# RESPOSTA DINÂMICA PERMANENTE COM SOLUÇÃO EM MEMÓRIA SECUNDÁRIA NA LINGUAGEM LEBRE

## RICARDO MENDES JUNIOR

Dissertação apresentada ao corpo docente do Curso de Pós-Graduação em Engenharia Civil da Escola de Engenharia da Universidade Federal do Rio Grande do Sul como parte dos requisitos para a obtenção do título de "Mestre em Engenharia Civil".

> Porto Alegre Novembro de 1986

Esta dissertação foi julgada adequada para a obtenção do título de MESTRE EM ENGENHARIA CIVIL e aprovada em sua forma final pelo Orientador e pelo Curso de Pós-Graduação.

Professor Ademar Gilberto Groehs

.

. alluneuraur

Professor José Carlos F.Hennemann

#### BANCA EXAMINADORA

- Prof. Ademar Gilberto Groehs (Orientador) D.Sc. pela COPPE/UFRJ
- Prof. Jorge Daniel Riera Ph.D. pela Princeton University
- Prof. Henrique Jorge Brodbeck M.Sc. pelo CPGEC/UFRGS

à minha esposa Rosangela

 $\mathbf{s}$ 

÷

÷

#### AGRADECIMENTOS

- Ao Professor Ademar Groehs pela orientação e apoio recebidos durante todo o desenvolvimento deste trabalho.
- Ao Professor Agustin J. Ferrante pela gratificante orientação r<u>e</u> cebida no início deste trabalho, e ao lono de todos esses anos desde 1979 .
- Ao apoio recebido do Centro de Estudos de Engenharia Civil, da <u>U</u> niversidade Federal do Paranã, principalmente do Prof. Inaldo Ayres Vieira .
- Ao CNPq e a CNEN pelo apoio financeiro proporcionado.
- A Alexandre Sech e todos que de alguma forma colaboraram para este trabalho fosse possível .
- Ao corpo docente da UFRGS pela compreensão e apoio, em especial a Maria Ines Gobbo dos Santos .

ΙV

SUMARIO

LISTA DE SÍMBOLOS	VII
LISTA DE FIGURAS	XIII
RESUMO	ΧV
ABSTRACT	XVI
1. INTRODUÇÃO	1
2. RESPOSTA PERMANENTE DE SISTEMAS LINEARES	3
2.1 Sistema de um grau de liberdade	3
2 1 1 Formulação da equação do movimento	3
2.1.2 Posposta dipâmica a canque happônicae	0
2.1.2 Resposta a mainica a cargas narmonicas	0
2.1.3 Resposta a cargas periodicas não narmonicas	9
2.1.3.1 Serie de Fourier	9
2.1.3.2 Serie de exponenciais complexas	11
2.1.3.3 Serie de cossenos	12
2.2 Sistema com , vários graus de liberdade	14
2.2.1 Introdução	14
2.2.2 Obtenção das equações do movimento	15
2.2.3 Resposta dinâmica permanente	20
3. SOLUÇÃO DO SISTEMA DE EQUAÇÕES ALGÉBRICAS	23
3.1 Introdução	23
3.2 Método de eliminação	25
3.3 Métodos de decomposição	27
3.4 Matrizes esparsas	30
3.5 Matrizes esparsas simétricas	39
3.6 Armazenamento da matriz dos coeficientes	43
3.6.1 Armazenamento em memória primária	43
3.6.2 Armazenamento em memória secundária	46
3.7 Algoritmos de solução com memória secundária	49
3.7.1 Armazenamento retangular	49
3.7.2 Armazenamento compactado	57

	3.7.2.1 Introdução
	3.7.2.2 Redução da matriz dos coeficientes
	3.7.2.3 Substituição avante nos vetores
	3.7.2.4 Retrobubstituição nos vetores
3.8	3 Matrizes com coeficientes complexos
4. TÉ(	CNICAS COMPUTACIONAIS EMPREGADAS
4.1	I Introdução
4.2	2 Análise de Fourier
	4.2.1 Introdução
	4.2.2 Transformada de Fourier
	4.2.3 Transformada Inversa de Fourier
	4.2.4 A série de Fourier como um caso particular da
	integral de Fourier
	4.2.5 A função discretizada
	4.2.6 A transformada discreta de Fourier. Cargas Pe
	riodicas
	4.2./ Utilização da transformada discreta de
	Fourier
Λ.	4.2.8 Transformada rapida de Fourier (FFT)
4.3	A Dofinição da canda dinâmica aplicada
4. ·	A linguagem LERPE
7.5	
5. EXE	EMPLOS DE APLICAÇÃO
5.1	1 Introdução
5.2	2 Viga Biapoiada-Carga Harmônica
5.3	3 Barra Biengastada - 500 elementos
5.4	4 Viga em Balanço - Carga Harmônica
5.5	5 Pórtico Plano - Carga Periódica
5.6	6 Estado Plano - Carga Harmônica
5.7	7 Pórtico Espacial de 208 nós
5.8	8 Plataforma Cilíndrica marítima
6. CON	NCLUSÃO
ANEXO	I
ANEXO	II
ANEXO	III
BIBLIC	DGRAFIA

# LISTA DE SÍMBOLOS

t - tempo - força externa aplicada p - deslocamento do corpo V - velocidade do corpo v v - aceleração do corpo - instante de tempo inicial to t<sub>1</sub> - instante de tempo final k - rigidez da mola - massa do corpo m - amortecimento viscoso C 8 - primeira variação - Energia cinética, Período da função periódica Т Π - Energia potencial total W<sub>nc</sub> - Trabalho não conservativo - Energia de deformação U Q<sub>nc</sub> - Trabalho dissipativo dt - diferencial do tempo f<sub>d</sub> - força de amortecimento p<sub>o</sub> - amplitude da carga externa - frequência angular da carga externa w v<sub>p</sub> - solução particular - solução complementar (homogênea) V c G1,G2 - constantes de integração E - fator de amortecimento crítico c<sub>c</sub> - amortecimento critico - frequência natural de vibração do sistema W - frequência natural amortecida wd - amplitude da resposta permanente Ø - diferença de fase da resposta permanente ¢ - fator de magnificação dinâmica D a<sub>o</sub>,a<sub>n</sub>,b<sub>n</sub> - amplitudes das parcelas da série de Fourier

ūn	-	frequência dos harmônicos da série de Fourier
ωı	-	frequência fundamental da série de Fourier
τ	-	variável de integração
v <sub>cn</sub> ,v	sr	, - parcelas da resposta periódica em série de Fourier
Dn	-	fator de magnificação dinâmica de n-ésima parcela
φ <sub>n</sub>	-	diferença de fase da n-ésima parcela
i	-	unidade imaginária
е	-	constante neperiana
c <sub>n</sub>	-	amplitudes complexas das parcelas da série de Fourier
h	-	amplitude complexa da resposta em série de Fourier,chamada
		"Função Resposta Complexa em Frequência"
fn	-	amplitudes das parcelas da série de Fourier em cossenos
θ <sub>n</sub>	-	ângulos de fase das parcelas da série de Fourier em cossenos
r		parte real de uma função complexa
ρ	-	massa específica do corpo
μ	-	amortecimento viscoso específico do corpo
٧	-	volume do corpo
ģ	-	vetor de velocidades do corpo
ů,v,v	1 -	- componentes do vetor velocidade
E	-	vetor de deformação do corpo
[] <sup>t</sup>	-	transposição de uma matriz
fb	-	vetor de forças de volume
fd	-	vetor de forças de amortecimento
fs	-	vetor de forças de superfície
Pi	-	força concentrada
S	-	superfície de contorno do corpo
sσ	-	superfície onde atuam as forças externas
õ	-	vetor de tensões no corpo
Di	-	matriz de elasticidade
<u>U</u> i	-	vetor de deslocamentos nodais do elemento i
Ni	-	matriz de funções de interpolação do elemento i
g	-	vetor de deslocamento do elemento i

÷

VIII

εi - vetor de deformações do elemento i - matriz que relaciona  $\epsilon^i$  e U<sup>i</sup> B ρ<sub>i</sub> - massa específica do elemento i - amortecimento viscoso específico do elemento i U U U V F K M - vetor de velocidades nodais do elemento i - vetor de acelerações nodais do elemento i - vetor de forças equivalentes do elemento i - matriz de rigidez do elemento i - matriz de massa consistente do elemento i ci - matriz de amortecimento consistente do elemento i U(t)- função deslocamento do sistema (vetor) - matriz de rigidez do sistema K - matriz de massa do sistema M - matriz de amortecimento do sistema С P(t)- vetor de forças atuantes no sistema D<sub>ii</sub> - coeficientes da matriz da massa diagonal agrupada M<sub>ii</sub> - coeficientes da diagonal da matriz de massa consistente a,,a1- coeficientes para a matriz de amortecimento ortogonal  $z_r$  - fator de amortecimento crítico do modo r - frequência de vibração do modo r win P - vetor de amplitudes complexas das forças externas dinâmicas - vetor de amplitudes complexas dos deslocamentos nodais U  $Z(\bar{\omega})$  - matriz de impedância do sistema H(ū)- matriz Resposta Complexa em Frequência do sistema C<sub>n</sub> - vetor de amplitudes complexas da n-ésima parcela da série das cargas externas U, - vetor de amplitudes complexas da n-ésima parcela da série dos deslocamentos nodais - parte real de Un Ur U.i - parte imaginária de U<sub>n</sub> - matriz dos coeficientes do sistema de equações lineares А - vetor independente do sistema de equações lineares В Xt - vetor solução do sistema de equações lineares - matriz triangular inferior da decomposição de A

ΙX

- matriz triangular superior da decomposição de A U Y - vetor transformado de B n – ordem do sistema de equações AX=B i,j,k - indices dos coeficientes das matrizes u<sub>ii</sub> - coeficientes de U a<sub>ii</sub> - coeficientes de A  $a_{i,i}^k$  - coeficientes de A transformados nopasso k b i - coeficientes de B b. - coeficientes de B tranformados no passo k y<sub>i</sub> - coeficientes de Y x; - coeficientes de X 1<sub>ii</sub> - coeficientes da diagonal de L u<sub>ii</sub> - coeficientes da diagonal de U 1<sub>ii</sub> - coeficientes de L m – semilargura de banda k=m/n - razão entre a semilargura de banda e a ordem da matriz k<sub>o</sub>,j<sub>o</sub>,i<sub>o</sub> - indicadores de início e final das variações nas expressões de solução das equações N<sub>i</sub> - vetor perfil por colunas M<sub>i</sub> - vetor perfil por linhas N<sub>b</sub> - primeiro coeficientes não nulo no vetor independente D - matriz diagonal da decomposição de A simétrica d<sub>kk</sub> - coeficientes de D - vetor de apontadores dos coeficientes da diagonal Lk K - bloco principal - primeira equação do bloco principal q - ultima equação do bloco principal r - número de equações do bloco principal b - número de blocos na matriz S - número do bloco subordinado 1 t - número de blocos subordinados ao bloco principal - número de vetores independentes p - número de equações do bloco subordinado s b

Х

b<sub>p</sub> - número de equações do bloco principal p A1, A2... - blocos da matriz A B1, B2... - blocos dos vetores B A<sub>1r</sub>, A<sub>2r</sub>... - blocos da matriz A reduzida (decomposta U) A<sub>1p</sub>, A<sub>2p</sub>... - blocos dos coeficientes da diagonal de A reduzida B<sub>1r</sub>, B<sub>2r</sub>... - blocos dos vetores B transformados (Y e X) - matriz de coeficientes complexos - vetor solução complexo Z N - vetor independente complexo A,X,C - parte real de M,Z,N respectivamente B,Y,D - parte imaginária de M,Z,N respectivamente - matriz de coeficientes reais expandida G W - vetor solução de coeficientes reais expandido - vetor independente de coeficientes reais expandido Н P - parte real da inversa de M, M<sup>-1</sup> Q - parte imaginaria da inversa de M W\*,H\* - vetores reais expandidos rearranjados - matriz de coeficientes reais expandida rearranjada С F<sub>n</sub> - vetor de esforços nodais resultantes locais na barra i Ki Xi - matriz de rigidez local da barra i  $\underbrace{V}_{n,1}^{i}$ - vetor de deslocamentos nodais locais da barra i Rn - vetor de resultantes nodais na direção k  $F_{k,q}^{i}$  - vetor de esforços nodais resultantes globais na barra i, na direção k Ka - matriz de rigidez global da barra i  $U_{n,q}^{i}$ - vetor de deslocamentos nodais globais da barra i h(t)- função da variável tempo  $H(f), H(\omega)$  - tranformada de Fourier de h(t) $R(\omega)$  - parte real da transformada H  $I(\omega)$  - parte imaginária da transformada H

XI

π	-	constante pi = 3.1415927
H*(ω)	-	conjugado complexo de H
y(t)	-	função convolução
Y(f)		transformada de Fourier de y(t)
δ(t-T)	-	função impulso de t no instante T
ĥ(d)	-	amostra de h(t) no instante T
ĥ(t)	-	função discreta de h(t)
Ĥ(f)	-	transformada de Fourier de $\widehat{\mathbf{h}}(\mathtt{t})$
ūk	-	valor conhecido do deslocamento na direção k
Fk	-	resultante nodal na direção k

1

XII

# LISTA DE FIGURAS

Figura		pag.
2.1-1	Modelo de sistema de um grau de liberdade	3
3.1-1	Matriz dos coeficientes esparsa	24
3.2-1	Eliminação do coeficiente a ik	26
3.3-1	Decomposição L <sup>t</sup> U. Modificação do coeficiente a <sub>ii-</sub>	28
3.3-2	Decomposição L <sup>t</sup> U. Modificação do coeficiente a <sub>ii</sub>	28
3.4-1	Matriz esparsa com padrão banda adotado	31
3.4-2	"Sombra" da linha k, em matriz padrão banda	32
3.4-3	Padrão com banda por blocos	34
3.4-4	Padrão com linha de perfil por linhas	35
3.4-5	Padrão com linha de perfil por colunas	36
3.6-1	Armazenamento retangular por linhas	43
3.6-2	Armazenamento retangular por colunas	44
3.6-3	Divisão em blocos por linhas	47
3.6-4	Divisão em blocos por colunas	48
3.7-1	Esquema para eliminação em blocos	51
3.7-2	Esquema para decomposição em blocos modificado	53
3.7-3	Esquema para decomposição dos vetores independen-	
	tes em blocos	54
3.7-4	Comparação entre os esquemas de solução. Exemplo 1	56
3.7-5	Comparação entre os esquemas de solução. Exemplo 2	56
3.7-6	Divisão dos blocos da matriz. Exemplo	58
3.7-7	Dados no registro 2 do arquivo com a matriz	58
3.7-8	Características dos blocos da matriz	58
3.7-9	Modificação dos coeficientes do bl. principal	60
3.7-10	Operações de transferência para a redução	62
3.7-11	Memória primária na substituição avante	64
3.7-12	Modificação dos coef. do bloco de vetores	65
3.7-13	Operações de transferência para a subst. avante	66
3.7-14	Memória primária na retrosubstituição	68

3.7-15	Modificação do bloco de vetores na retrosub.	
3.7-16	Operações de transferência na retrosubstituição	
3.8-1	Equivalência entre as operações complexas e reais	
3.8-2	Padrão de armazenamento da matriz expandida G	
4.1-1	Diagrama das etapas da análise dinâmica	
4.2-1	Função impulso (t-T)	
4.2-2	Transformada de Fourier de uma f. periódica	
4.2-3	Transf. discreta de Fourier de uma onda periódica	
5.1	Viga Biapoiada – Exemplo 1	
5.2	Elemento EPQL	1
5.3	Modelo de barra Biengastada	j
5.4	Viga em balanço - modelo utilizado	
5.5	Pórtico Plano - modelo discretizado	1000
5.6	Carga periódica aplicada	
5.7	História no tempo	
5.8	Malha de elementos finitos utilizada	
5.9	Pórtico espacial de 208 nós	
5.10	Modelo estrutural da plataforma	
5.11	Sistema de rederência para a onda	

XIV

#### RESUMO

E apresentada a formulação do método dos elementos finitos aplicado a problemas de resposta dinâmica permanente de sistemas estruturais lineares, desenvolvida no campo da frequência bem como o sistema computacional DINAP desenvolvido. Tendo em vista a grande capacidade de memória requerida por esses problemas, abor dam-se soluções mais adequadas para o sistema de equações. E feita uma apresentação de algoritmos de solução de sistemas de equações de grande porte, considerando o aspecto de armazenamento , e de um algoritmo com armazenamento compacto de uso de memória secundária, sendo descrito todo o gerenciamento das transferências com a memória secundária encontrado no sistema LEBRE DINAP. Algumas aplica ções são mostradas com o uso da linguagem LEBRE DINAP.

## ABSTRACT

The steady-state dynamic response analysis using the finite element method applied to linear structural systems, and the implementation of a new LEBRE language sub-system with prismatic and plane state elements are presented. Also some algorithms for the solution of large systems of linear algebraic equations, considering the aspect of memory allocation are presented. An algorithm with compact scheme storage and out-of-core memory is presented in more detail, including the out-of-core memory management. Some applications with the LEBRE language are presented.

## 1. INTRODUÇÃO

Na análise dinâmica de estruturas sujeitas a cargas per manentes (harmonia ou não) é possível se obter uma formulação transformada para o campo das frequências, que recai em uma análise harmonica cuja matriz dos coeficientes do sistema linear algé brico é de coeficientes complexos (matriz de admitância complexa). Neste trabalho se desenvolve a formulação pelo método dos elemen tos finitos no domínio da frequência para esta análise (cap.2).

Em virtude da matriz complexa ocupar o dobro da memória requerida para as reais, e considerando ainda o porte das estrut<u>u</u> ras em que normalmente se faz este tipo de análise e o porte médio de computadores mais usados, aborda-se neste trabalho, também, a questão do armazenamento na solução do sistema de equações. Desta forma apresentam-se os métodos de decomposição abordando-se os al goritmos de armazenamento (cap.3). É enfocado em mais detalhes o método de Crout modificado com armazenamento compacto da matriz e o com uso de memória secundária durante a solução (item 3.7).

A implantação destes algoritmos de solução , bem como a análise permanente, é abordado quanto ao aspecto de técnicas comp<u>u</u> tacionais a utilizar com o método dos elementos finitos (cap.4) . São discutidos os aspectos da transformação da carga permanente (transformada de Fourier) e da montagem do sistema de equações .

O trabalho computacional realizado resultou no desenvol vimento de um sistema na linguagem LEBRE, cujas novas implementa ções são apresentadas (cap. 4). Alguns exemplos são apresentados com intuito de mostrar a aplicação do sistema desenvolvido, e algumas das técnicas de análise harmônica e solução em memória secundária.

Como anexo ao presente trabalho se colocou as rotinas de solução com armazenamento compacto e memória secundária, uma descri ção dos novos comandos da linguagem LEBRE para o sistema desenvolvi do; e um resumo da quantidade de operações nos diversos algoritmos de solução apresentados .

### 2. RESPOSTA PERMANENTE DE SISTEMAS LINEARES

2.1 - Sistema de um grau de liberdade

2.1.1 - Formulação da equação do movimento

Um sistema de um grau de liberdade se constitue de tal forma que uma única variável independente define completamente o seu movimento. Um sistema estrutural elástico é caracterizado por sua massa, suas propriedades elásticas (flexibilidade ou rigidez) e seu mecanismo de dissipação de energia (amortecimento). Um modelo simples de tal sistema com um grau de liberdade está representado na figura 2.1-1.





A massa m, deste sistema é considerada no corpo rígido. O único movimento assumido é a translação vertical, de forma que uma única coordenada v = v(t) define sua posição no tempo. A resistência elástica ao deslocamento é representada pela mola de rigidez constante k, considerada sem massa, e a perda de energia é representada pelo amortecedor. A carga externa aplicada, variável no tempo , é representada pela função p(t).

A equação de movimento para o sistema da figura 2.1.1 pode ser obtida por diversas formulações , como o princípio do trabalho virtual , o princípio de d'Alembert e o princípio variacional de Hamilton . Este último pode ser expresso por 9,29

$$\int_{t_0}^{t_1} \delta(T - H) dt + \int_{t_0}^{t_1} \delta W_{nc} dt = 0$$
 (2.1.1-1)

onde T : energia cinética total do sistema.

- $\pi$  : energia potencial do sistema, incluindo a energia de deforma ção e potencial das forças externas conservativas .
- W<sub>nc</sub>:trabalho realizado pelas forças não conservativas agindo no sistema .

O princípio de Hamilton indica que, para um corpo elástico cujas configurações de equilíbrio variam continuamente entre os instantes  $t_0$  e  $t_1$ , a so ma da variação, denotada pelo símbolo  $\delta$ , das energias cinéticas e potencial com a variação do trabalho feito pelas forças não conservativas durante qual quer intervalo de tempo  $t_0$  e  $t_1$  deve ser nula . A aplicação deste princípio conduz diretamente ã equação de movimento do sistema, com a vantagem , sobre outras formulações, de usar somente quantidades puramente escalares (energia). Note-se também que este princípio pode ser aplicado para problemas quase-estáticos, onde a energia cinética é desprezada, e os demais termos são independen tes do tempo, conduzindo ao conhecido princípio da energia potencial mínima .

Para o sistema da figura 2.1-1 a energia cinética, por definição,é d<u>a</u> da por:

$$T(t) = \frac{1}{2} m\dot{v}^2 \qquad (2.1.1-2)$$

onde  $\dot{v} = \dot{v}$  (t) = dv(t)/dt  $\tilde{e}$  a velocidade do corpo, enquanto a energia potencial, que representa somente a energia de deformação U da mola,  $\tilde{e}$ dada por

$$U(t) = U(t) = \frac{1}{2} kv^2$$
 (2.1.1-3)

O trabalho das forças não conservativas  $\tilde{e}$  composto pelo trabalho das forças dissipativas, incluindo o amortecimento,  $f_d$ , e das forças externas , p(t), e  $\tilde{e}$  dado por

$$W_{nc}(t) = Q_{nc}(t) v = [f_d(t) + p(t)] v$$
 (2.1.1-4)

Tomando a primeira variação das quantidades envolvidas no princípio de Hamilton, expressão (2.1.1-1), e substituindo nesta expressão, temos

$$\begin{aligned} t_2 \\ & \int \left[ m \, \dot{\mathbf{v}} \, \delta \dot{\mathbf{v}} - k \, \mathbf{v} \, \delta \mathbf{v} + Q_{nc} \, \delta \mathbf{v} \right] \, dt = 0 \end{aligned} \tag{2.1.1-5}$$

Procedendo a integração, por partes, do termo que possue variação da velocidade, temos

$$\int_{t_1}^{t_2} -m \ddot{v} - k v + f_d + p \int_{t_1}^{\delta} v dt + m \dot{v} \delta v \Big|_{t_1}^{t_2} = 0$$
 (2.1.1-6)

Assumindo que a variação arbitrária  $\delta v$  se anula nos instantes de tempo t<sub>o</sub> e t<sub>1</sub>, o segundo termo da equação (2.1.1-6) se anula, e teremos, pelo princípio fundamental do cálculo variacional,

$$-m \ddot{v} -k v + f_{d}(t) = -p(t) \qquad (2.1.1-7)$$

Considerando as forças dissipativas oriundas de amortecimento viscoso, ou de Rayleigh, dado por $^{9,14,18}$ 

$$f_d = -c \dot{v}$$
 (2.1.1-8)

onde c  $\tilde{e}$  a constante de amortecimento, resultará para a equação (2.1.1-7)

$$m \ddot{v} + c \dot{v} + k v = p(t)$$
 (2.1.1-9)

A equação acima constitue a equação de movimento do sistema descrito. Chama-se de resposta dinâmica do sistema, a função v(t), solução da equação (2.1.1-9), para uma excitação conhecida.

Uma solicitação p(t), variável no tempo, produzirá uma resposta dinâmica apreciável dependendo da magnitude das forças internas desenvolvidas (inércia e amortecimento)<sup>9,14</sup>. Se os movimentos produzidos forem suficientemente "suaves" de tal modo que não produzam forças inerciais e de amortecimento consideráveis, pode-se eliminar os termos com velocidade e aceleração na equação (2.1.1-9), passando-se a uma análise quase-estática.

# 2.1.2 - Resposta dinâmica a cargas harmônicas

Assumindo que o sistema da figura 2.1-1 esteja submetido a uma carga variável harmonicamente no tempo, definida por uma amplitude  $p_0$  e uma frequência angular  $\bar{\omega}$ , a equação (2.1.1-9) torna-se

$$m v(t) + c \dot{v}(t) + k v(t) = p_c cos(\bar{\omega}t)$$
 (2.1.2-1)

A solução da equação (2.1.2-1) é dada pela superposição das soluções particular e complementar. A solução particular é da forma

$$v_p(t) = G_1 \cos(\bar{\omega} t) + G_2 \sin(\bar{\omega} t)$$
 (2.1.2-2)

onde o termo com a função seno é necessário, em geral, por que a resposta de um sistema amortecido não está em fase com a carga aplicada, isto é, seus pontos de máximo não coincidem no tempo.

Substituindo a expressão (2.1.2-2) na equação (2.1.2-1), e igualando-se os termos em cosseno e seno individualmente, porque estas funções se anulam em diferentes instantes de tempo, teremos um sistema de equações que nos fornece as constantes  $G_1 = G_2$ . Desta forma a solução particular fica<sup>9</sup>,<sup>29</sup>

$$v_{p}(t) = \frac{p_{0}}{(k-m\,\bar{\omega}^{2})^{2} + (\bar{\omega}^{2}c)^{2}} [(k-\bar{\omega}^{2}m)\cos(\bar{\omega}t) + \bar{\omega}^{2}c \sin(\bar{\omega}t)]$$
(2.1.2-3)

A solução complementar da equação (2.1.1-1) é a solução da equação diferencial homogênea

$$m \ddot{v}(t) + c \dot{v}(t) + k v(t) = 0$$
 (2.1.2-4)

que corresponde à resposta de vibração livre do sistema. A forma da solução desta equação depende da solução da equação característica

$$m a^2 + c a + k = 0$$
 (2.1.2-5)

que tem raízes

$$S = -\frac{c}{2m} \pm \sqrt{(\frac{c}{2m})^2 - \frac{k}{m}} = -\zeta \omega \pm \sqrt{\zeta^2 - 1}$$
(2.1.2-6)

onde  $\omega$  é a frequência natural de vibração do sistema sem amortecimento, dada por

$$(u)^2 = \frac{k}{m}$$
 (2.1.2-7)

e  $\zeta$  é o fator de amortecimento crítico<sup>29</sup>, dado por

$$\zeta = \frac{c}{c_{c}} = \frac{c}{2 m \omega}$$
 (2.1.2-8)

que é a razão entre a constante de amortecimento e o amortecimento crítico. Conforme o valor de z teremos um tipo de movimento resultante, e a condição  $\zeta = 1$  é conhecida como de amortecimento crítico. Para as estruturas práticas tem-se amortecimento abaixo do crítico<sup>9</sup>, quando então teremos para s

$$s = -\zeta \omega \pm i \omega \sqrt{1-\zeta^2} = -\zeta \omega \pm i \omega_d$$
 (2.1.2-9)

onde  $\omega_d$  é a frequência amortecida.

A solução complementar, então, é obtida pela expressão

$$v_{c}(t) = [A \operatorname{sen}(\omega_{d}t) + B \cos(\omega_{d}t)] e^{-1\omega t}$$
 (2.1.2-10)

onde as constantes A e B podem ser calculadas introduzindo-se nesta expressão as condições iniciais do problema  $v(0)=v_0$  e  $v(0)=v_0$ .

A solução da equação (2.1.2-1) serã então obtida pela soma das soluções dadas pelas expressões (2.1.2-3) e (2.1.2-10), e é definida como a <u>resposta dinâmica transiente</u>. Pode-se observar que o termo  $v_c(t)$ , da expressão (2.1.2-10), decresce com o tempo devido à função exponencial, tendendo a zero, para  $\zeta > 0$ , e existindo apenas no intervalo de tempo próximo ao da aplicação da carga, e desaparecendo tão mais rapidamente quanto maior o amortecimento.

O termo  $v_p(t)$  da solução, dado pela expressão (2.1.2-3), é definido como a <u>resposta dinâmica permanente</u>, e tem a mesma frequência de vibr<u>a</u> ção que a carga harmônica aplicada, mas fora de fase com esta. A variação da resposta dinâmica permanente pode ser melhor vista representando-a por

$$v_{p}(t) = \rho \cos(\bar{\omega}t - \phi)$$
 (2.1.2-11)

onde o é a amplitude da resposta permanente, dada por

$$\rho = \frac{p_0}{k\{[1-(\bar{\omega}/\omega)^2]^2 + (2\zeta\bar{\omega}/\omega)^2\}^{1/2}}$$
(2.1.2-12)

e a diferença de fase \$\$ dada por

$$\phi = \arctan(\frac{\omega c}{k - \omega^2 m}) = \arctan(\frac{2\zeta \ \omega/\omega}{1 - (\omega/\omega)^2})$$
(2.1.2-13)

Note-se que ambas, amplitudes e diferença de fase, independem do instante t considerado, e que dependem do fator de amortecimento crítico  $\zeta$  e da razão entre frequências  $\bar{\omega}/\omega$ , como pode ser visto em diagramas apresentados por diversos autores (CLOUGH e PENZIEN<sup>9</sup>, por exemplo).

E de interesse considerar a relação

$$D = \frac{\rho}{p_0/k}$$
(2.1.2-14)

conhecido como fator de magnificação dinâmica, dado por

$$D = \{ [1 - (\bar{\omega}/\omega)^2]^2 + (2\zeta \bar{\omega}/\omega)^2 \}^{-1/2}$$
(2.1.2-15)

onde  $p_0/k$  é a resposta estática do sistema. Pode ser visto que o fator D va ria com a razão  $\bar{\omega}/\omega$  e com o fator , e é maior para valores de  $\bar{\omega}/\omega$  próximos de 1 por valores menores e cresce quando  $\zeta$  cresce. Da expressão (2.1.2-12) tem-se que a resposta dinâmica permanente de um sistema não amortecido ( $\zeta$ =0) tende ao infinito para  $\bar{\omega}$  tendendo a  $\omega$ . Essa situação é conhecida como condição de ressonância.

2.1.3 - Resposta a cargas periódicas não harmónicas

## 2.1.3.1 - Série de Fourier

Na seção 2.1.2 apresentaram-se expressões representando a resposta dinâmica de um sistema elástico linear de um grau de liberdade submetido a uma carga aplicada com variação harmônica no tempo. Caso o sistema esteja submetido a uma carga periódica qualquer, é necessário somente expressá-la em termos de uma série de Fourier<sup>9</sup>. A resposta a cada termo da série é, então, uma resposta a uma carga dinâmica harmônica, e pelo princípio de supe<u>r</u> posição, válido para equacões diferenciais lineares, a resposta total é a soma das respostas de cada termo da série.

Considerando uma função periódica p(t), pode-se expressá-la pela série de Fourier<sup>23,5</sup>

$$p(t) = \frac{a_0}{2} + \sum_{n=1}^{\infty} a_n \cos(\overline{\omega}_n t) + \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin(\overline{\omega}_n t) \qquad (2.1.3.1-1)$$

onde

$$\bar{\omega}_n = n\bar{\omega}_1 = n \frac{2\pi}{T}$$
 (2.1.3.1-2)

sendo  $\bar{\omega}_1$  a frequência fundamental da série e T o período da função p(t). Os coeficientes a<sub>n</sub> e b<sub>n</sub>, conhecidos como coeficientes de Euler-Fourier, podem ser obtidos por

$$a_n = \frac{2}{\tau} \int_0^T p(\tau) \cos(\bar{\omega}_n \tau) d\tau$$
; n=0,1,2... (2.1.3.1-3)

$$b_n = \frac{2}{T} \int_0^T p(\tau) sen(\bar{\omega}_n \tau) d\tau$$
; n=1,2,3... (2.1.3.1-4)

E aparente na expressão (2.1.3.1-1) que a série que representa a carga, dada pela função p(t), constitui-se de uma carga constante , repre-

sentada pelo coeficiente a<sub>0</sub>/2 (valor médio da carga), somado a uma sequência cargas harmônicas de frequências crescentes.

A resposta dinâmica permanente do sistema linear da figura 2.1-1 correspondente a uma parcela da série com a função cosseno pode ser dada pela expressão (2.1.2-11) fornecendo

$$v_{cn}(t) = c_n \cos(\bar{\omega}_n t - \phi)$$
 (2.1.3.1-5)

A amplitude desta resposta é igual a

$$c_n = \frac{a_n}{k} D_n$$
 (2.1.3.1-6)

obtido da expressão (2.1.2-12), onde o fator D<sub>n</sub> é obtido da expressão (2.1.2-15), fazendo  $\omega$  igual a  $\omega_n$ , fornecendo

$$D_{n} = \{ [1 - (\bar{\omega}_{n}/\omega^{2}]^{\epsilon} + (2\bar{\zeta}\bar{\omega}_{n}/\omega)^{2} \}^{-1/2}$$
(2.1.3.1-7)

o ângulo de fase é dado pela expressão (2.1.2-13)

$$p_{n} = \arctan(\frac{2\zeta(\bar{\omega}_{n}/\omega)}{1-(\bar{\omega}_{n}/\omega)^{2}})$$
(2.1.3.1-8)

De forma similar, tem-se para a resposta dinâmica permanente correspondente a uma parcela da série com a função seno

$$v_{sn} = \frac{b_n}{k} D_n \operatorname{sen}(\bar{\omega}_n t - \phi_n)$$
 (2.1.3.1-9)

onde  $D_n \in \phi_n$  são dados pelas mesmas expressões (2.1.3.1-7) e (2.1.3.1-8). A resposta ao primeiro termo da série é meramente o deslocamento estático

$$c_0 = \frac{a_0}{k}$$
 (2.1.3.1-10)

A resposta permanente total do sistema amortecido é obtida somando as respostas individuais correspondentes a cada termo da série, como segue

$$v(t) = \frac{1}{k} \left[ \frac{a_0}{2} + \sum_{n=1}^{\infty} [a_n D_n \cos(\bar{\omega}_n t - \phi_n) + b_n D_n \sin(\bar{\omega}_n t - \phi_n)] \right] (2.1.3.1-11)$$

A carga periódica p(t) pode ser expressa por uma série exponencial complexa, utilizando as equações de Euler

$$sen(x) = -\frac{1}{2} i (e^{ix} - e^{-ix})$$

$$cos(x) = \frac{1}{2} (e^{ix} + e^{-ix})$$
(2.1.3.2-1)

que substituídas na série de Fourier, expressão (2.1.3.1-1), fornecem para a carga periódica

$$p(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} c_n e^{i\overline{\omega}nt}$$
(2.1.3.2-2)

onde os coeficientes da serie são dados por

$$c_n = \frac{a_n}{2} - i \frac{b_n}{2} = \frac{1}{T} \int_0^T p(\tau) e^{-i\overline{\omega}} n^{\tau} d\tau$$
 (2.1.3.2-3)

$$c_{-n} = \frac{a_n}{2} + i \frac{b_n}{2} = \frac{1}{\tau} \int_0^{\tau} p(\tau) e^{i\overline{\omega}} n^{\frac{1}{\tau}} d\tau$$
 (2.1.3.2-4)

$$c_0 = \frac{a_0}{2}$$
 (2.1.3.2-5)

e na expressão (2.1.3.2-2),  $\overline{\omega}_{n} = \overline{\omega}_{n}$ 

A resposta dinâmica permanente à carga periódica na forma da série da expressão (2.1.3.2-2) pode ser obtida considerando inicialmente uma carga aplicada de variação exponencial e amplitude unitária, isto é,

$$m \ddot{v}(t) + c \dot{v}(t) + k v(t) = e^{i \vec{t} t}$$
 (2.1.3.2-6)

A solução particular da equação (2.1.3.2-6), que corresponde a resposta permanente, pode ser obtida sabendo-se que é da forma

$$v(t) = h e^{i\vec{\omega}t}$$
 (2.1.3.2-7)

para o que obtém-se

$$h = \frac{1}{k - m \,\overline{\omega}^{2} + i \, c \,\overline{\omega}} = \frac{1}{k [1 - (\overline{\omega} / \omega)^{2} + i \, 2 \, c (\overline{\omega} / \omega)]}$$
(2.1.3.2-8)

que é denominada de <u>Função Resposta Complexa em Frequência</u><sup>9,8</sup>. A função  $h(\vec{\omega})$  também é chamada de função admitância complexa <sup>14</sup>, e é a função de transferência do sistema governado pela equação (2.1.3.2-6). Consequentemente para um termo qualquer da série da expressão (2.1.3.2-2), teremos como resposta dinâmica permanente

$$v_n(t) = c_n h(\overline{\omega}_n) e^{i\overline{\omega}_n t}$$
(2.1.3.2-9)

E a resposta dinâmica permanente total se obtem, simplesmente, somando todos os termos resposta  $v_n(t)$ , como segue

$$v(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} c_n h(\overline{\omega}_n) e^{i\overline{\omega}_n t}$$
(2.1.3.2-10)

Note-se que todos os fatores da expressão (2.1.3.2-10) são, em geral, complexos, mas tem-se que os termos correspondentes  $c_n e c_{-n}$ ,  $h(\bar{\omega}_n) e h(\bar{\omega}_{-n})$ ,  $e e^{i\bar{\omega}}n^t e e^{-i\bar{\omega}n^t}$ , são conjugados complexos, o mesmo ocorrendo com seus produtos, de modo que na expressão (2.1.3.2-10) os termos imaginários se anulam, resultando uma função real, como deve ser a resposta do sistema.

## 2.1.3.3 - Série de cossenos

A carga periodica,p(t), pode ainda ser expressa pela serie

$$p(t) = \sum_{n=0}^{\infty} f_n \cos(\overline{\omega}_n t - \theta_n)$$
(2.1.3.3-1)

que não é senão a série de Fourier da expressão (2.1.3.1-1) escrita sob outra forma, e,por comparação com esta, as amplitudes,  $f_n$ , dos termos são dadas por

$$F_n = \sqrt{a_n^2 + b_n^2} = 2 |c_n|$$
 (2.1.3.3-2)

$$f_{0} = \frac{a_{0}}{2}$$
(2.1.3.3-3)

e os ângulos de fase por

$$0_n = \arctan(\frac{b_n}{a_n})$$
 (2.1.3.3-4)

onde os a  $n = b_n$  são dados pelas expressões (2.1.3.1-3) e (2.1.3.1-4) e os  $c_n$  pelas expressões (2.1.3.2-3).

A resposta dinâmica permanente à carga periódica na forma da série da expressão (2.1.3.3-1) pode também ser obtida através da expressão (2.1.2-11) , ficando

$$v(t) = \sum_{n=0}^{\infty} \frac{f_n}{k} D_n \cos(\overline{\omega}_n t - \theta_n - \phi_n) \qquad (2.1.3.3-5)$$

sendo D<sub>n</sub> e  $\phi_n$  obtidos como anteriormente, pelas expressões (2.1.3.1-7) e (2.1.3.1-8).

A série da expressão (2.1.3.3-1) pode ainda ser expressa pela parte real de uma série exponencial complexa, pois tem-se que

$$e^{1X} = \cos(x) + i \sin(x)$$
 (2.1.3.3-6)

tornando-se então

$$p(t) \stackrel{r}{=} \sum_{n=0}^{\infty} f_n e^{i(\overline{\omega}_n t - \theta_n)}$$
(2.1.3.3-7)

A resposta dinâmica permanente do sistema submetido à carga na forma da expressão (2.1.3.3-7) pode ser obtida considerando uma carga aplicada exponencial unitária, como na seção 2.1.3.2, cuja resposta permanente é dada pela expressão (2.1.3.2-7), resultando para a resposta do n-ésimo termo da série da expressão (2.1.3.3-7)

$$v_n(t) \stackrel{r}{=} f_n h(\overline{\omega}_n) e^{i(\overline{\omega}_n t - \theta_n)}$$
(2.1.3.3-8)

e a resposta dinâmica permanente total se obtém simplesmente somando as respostas correspondentes a cada termo da série. Note-se que nesta expressão h( $\omega_n$ ) e e<sup>i( $\overline{\omega}_n t - \theta_n$ )</sup> são valores complexos, e pode-se provar que a expressão (2.1.3.3-8) é equivalente à expressão (2.1.3.3-5)

## 2.2 - Sistema com vários graus de liberdade

## 2.2.1 - Introdução

Em geral, a resposta dinâmica de uma estrutura não pode ser descrita adequadamente por um sistema de um grau de liberdade, visto na seção 2.1. Usualmente esta resposta inclue o conhecimento da variação no tempo da forma deslocada da estrutura, bem como sua amplitude. Tal comportamento necessita ser descrito pelo deslocamento de mais de um ponto da estrutura, ou por mais de uma "coordenada" independente, ou seja, o modelo precisa conter mais de uma grau de liberdade. As "coordenadas" em um sistema de parâmetros discretos podem ser escolhidas como as amplitudes de deslocamentos de certos pontos escolhidos da estrutura, ou podem ser coordenadas generalizadas representando as amplitudes de um conjunto específico de deslocamentos. Neste trabalho utiliza-se o primeiro procedimento, através do método dos elementos finitos 4,12,57.

De uma forma mais geral, as estruturas devem ser consideradas como modelos contínuos, havendo casos onde a simplificação para modelos discretos é bastante satisfatória, tais como estruturas de barras prismáticas. Nos casos onde devemos usar um modelo contínuo, podemos dispor de vários métodos computacionais aproximados, realizam uma discretização do contínuo. Os métodos de discretização podem ser divididos em duas grandes classes, a primeira representando a solução como uma série finita consistindo de funções dependentes de ponto multiplicadas por coordenadas generalizadas dependentes do tempo. A segunda classe de métodos consiste em concentrar massas em pontos discretos do sistema contínuo.

A complexidade crescente das estruturas e a sofisticação dos computadores digitais tem sido de capital importância no desenvolvimento de novos métodos de análise, particularmente do chamado método dos elementos finitos. A idéia do método é criær uma formulação que pode explorar a análise automática por computadores para analisar sistemas de geometria irregular. Para esta finalidade o método considera uma estrutura contínua complexa como um conjunto de elementos discretos, onde cada elemento é um membro contínuo do sistema. Requerendo que os deslocamentos sejam compatíveis e as forças internas balanceadas em certos pontos, chamados de pontos nodais, que materializam a conexão entre elementos, todo o sistema é compelido a agir como uma única entidade. O método dos elementos finitos é um método aproximado de discretização.

## 2.2.2 - Obtenção das equações do movimento

A equação do movimento para um sistema com vários graus de liberdade é obtida de uma formulação variacional segundo o princípio de Hamilton (ver 2.1.1). Sobre esta formulação aplica-se em seguida o método dos elementos finitos para obter a solução das equações do movimento.

Considerando um corpo elástico tridimensional, e admitindo linearidade das relações tensões-deformações e deformações-deslocamentos teremos, então, para a energia cinética

$$T = \frac{1}{2} \int_{V} \rho \dot{q} \dot{t} \dot{q} dV \qquad (2.2.2-1)$$

onde  $\rho \in a$  massa especifica do corpo, V  $\in$  o volume do corpo, q  $\in$  o vetor de velocidades, q = [u v w]. A energia potencial, II, do sistema, incluindo a energia de deformação, U, e o potencial das forças externas conservativas, quais sejam, as forças de volume,  $\in$  expressa por

$$\mathbb{I} = \frac{1}{2} \int_{V} \varepsilon^{t} \tilde{\mathbb{D}} \varepsilon dV + \int_{V} g^{t} \tilde{f}_{b} dV \qquad (2.2.2-2)$$

onde  $\underline{\varepsilon}$  é o vetor das deformações

 $\tilde{z} = \left[ \xi_{\mathbf{x}} \ \xi_{\mathbf{y}} \ \xi_{\mathbf{z}} \ \gamma_{\mathbf{xy}} \ \gamma_{\mathbf{yz}} \ \gamma_{\mathbf{zx}} \right]^{\mathsf{t}}$  (2.2.2-3)

onde D e a matriz de elasticidade que define a relação

Q = D = Q = (2.2.2-4)

O vetor  $\underline{q}$  é o vetor de deslocamentos, e  $\underline{f}_{\underline{b}}$  é o vetor de forças de volume no interior do corpo. O trabalho das forças não conservativas é dado por

$$W_{nc} = \int_{V} \underline{q}^{t} \underline{f}_{d} dV + \int_{S_{\sigma}} \underline{q}^{t} \underline{f}_{s} ds + \Sigma_{i} q_{i} P_{i}$$
(2.2.2-5)

onde  $f_d \in o$  vetor de forças dissipativas, que inclue o amortecimento viscoso,  $f_s$  o vetor de forças de superfície atuando no contorno  $S_\sigma$ , e  $P_i$  as forças concentradas, atuando nas direções i.

Para a aplicação do método dos elementos finitos divide-se o corpo em um número finito de subregiões, denominadas elementos finitos, e a expressão (2.1.1-1) do princípio de Hamilton é aproximada somando-se a porção de cada elemento finito nas integrais sobre o corpo total<sup>12,41</sup>. As variáveis incógnitas do problema são aproximadas por funções de interpolação, características de cada elemento, definidas em termos de parâmetros incógnitos. Os parâmetros incógnitos são os valores das incógnitas do problema nos pontos nodais, de tal forma que o vetor de deslocamentos no elemento em questão pode ser aproximado por

$$\mathbf{q}^{\mathbf{i}} = \mathbf{N}^{\mathbf{i}} \cup \mathbf{U}^{\mathbf{i}}$$
(2.2.2-6)

onde  $\underline{U}^{i}$  é o vetor de deslocamentos nos pontos nodais do elemento finito i, e a matriz  $\underline{N}^{i}$  a matriz de funções de interpolação do elemento i. A partir das relações deformações-deslocamentos e da expressão (2.2.2-6), obtemos as deformações no elemento finito i, de forma aproximada, dada por

$$\varepsilon^{\mathbf{i}} \stackrel{\sim}{=} \mathbb{B}^{\mathbf{i}} \mathbb{U}^{\mathbf{i}} \tag{2.2.2-7}$$

onde a matriz B  $\tilde{e}$  obtida derivando-se a matriz N convenientemente. Por outro lado, as forças de amortecimento viscoso,  $f_d^i$ , podem ser expressas por

$$\underline{f}_{d}^{i} = -\mu \underline{q}^{i} \approx -\mu_{i} \underline{N}^{i} \underline{\underline{U}}^{i} \qquad (2.2.2-8)$$

onde  $\mu_i$  é o amortecimento viscoso específico, e  $U^i$  é o vetor de velocidades nos pontos nodais do elemento i. Procedendo-se de forma análoga ao item 2.1 com a expressão do princípio de Hamilton, obteremos a expressão matricial<sup>9,41</sup>

$$\Sigma_{i} \int_{t_{1}}^{t_{2}} \delta \underbrace{U}_{i}^{i,t} \left[ \underbrace{M}_{i}^{i} \underbrace{U}_{i}^{i} + \underbrace{C}_{i}^{i} \underbrace{U}_{i}^{i} + \underbrace{K}_{i}^{i} \underbrace{U}_{i}^{i} - \underbrace{P}_{i}^{i}(t)\right] dt = 0 \quad (2.2.2-9)$$

onde tem-se as matrizes características

$$M_{\sim}^{i} = \int_{V_{i}} \rho^{i} N_{\sim}^{t} N dV \qquad (2.2.2-10)$$

$$C_{v_{i}}^{i} = \int_{V_{i}} \mu^{i} N^{t} N dV \qquad (2.2.2-11)$$

$$\underline{K}^{i} = \int_{V_{i}} \underline{B}^{t} \underline{D} \underline{B} \, dV \qquad (2.2.2-12)$$

$$P_{i}^{i}(t) = \int_{V_{i}} N_{i}^{t} f_{b} dV - \int_{S_{0}} N_{s}^{t} f_{s}(t) ds - P(t)$$
(2.2.2-13)

respectivamente, matrizes de massa, amortecimento, rigidez e vetor de cargas nodais equivalentes do elemento i.

A equação (2.2.2-9) pode ser reescrita reagrupando as parcelas do somatório pelos deslocamentos nodais da malha de elementos finitos. Como as variações ôU são arbitrárias, teremos como resultado o sistema de equações diferenciais que aproxima o movimento do corpo

$$M U(t) + C U(t) + K U(t) = P(t)$$
 (2.2.2-14)

onde as matrizes  $\underline{M}$ ,  $\underline{C}$ ,  $\underline{K} \in \underline{P}$  são respectivamente as matrizes globais de massa, amortecimento, rigidez e o vetor de cargas do sistema.

Nesta breve exposição da aplicação do método dos elementos finitos, observa-se que o primeiro passo, na análise de um sistema, é a divisão do dominio do corpo em uma <u>malha</u> apropriada de elementos finitos, que aproxime o dominio. A malha de elementos também define os pontos nodais, alguns sendo pontos no bordo dos elementos , servindo então de <u>conexão</u> entre os diversos elementos. E os deslocamentos nodais representam as coordenadas usadas para representar o movimento do corpo.

A exatidão da solução obtida pelo método dos elementos finitos depende basicamente das funções de interpolação, ou das funções de forma N, escolhidas para cada elemento, de acordo com o problema em questão, e utilizadas nas expressões (2.2.2-10) a (2.2.2-13) para obtenção das matrizes características dos elementos. Para assegurar a convergência dos resultados quando se diminuem o tamanho dos elementos finitos, com sucessivas subdivisões das regiões, as funções de forma devem satisfazer determinados critérios de convergência e totalidade. Os elementos que satisfazem estes critérios são chamados conformes. Também existem elementos não-conformes que apresentam convergência para a solução exata  $^4$ .

No segundo passo, as propriedades físicas de cada elemento são expressas por meio das matrizes de massa,  $\underline{M}^{i}$ , amortecimento,  $\underline{C}^{i}$ , e rigidez,  $\underline{K}^{i}$ , de acordo com as expressões (2.2.2-10) a (2.2.2-12). Também se transformam as cargas atuantes no elemento no vetor de cargas  $\underline{P}^{i}$ , dado pela expressão (2.2.2-13). As matrizes características da estrutura, que aparecem na equação (2.2.2-14) são obtidas pela soma das matrizes dos elementos nos respectivos graus de liberdade, no que constitue o terceiro passo de uma análise por elementos <sub>i</sub>finitos.

A matriz <u>M</u> apresentada na expressão (2.2.2-10) é denominada <u>ma</u>triz de massa consistente do elemento  $^{2,41,55}$ , o que indica que foram utilizadas nesta expressão as mesmas funções de forma  $N^{i}$ que para o cálculo da matriz de rigidez. A característica principal desta formulação é fornecer frequências naturais sempre superiores às do modelo contínuo, quando se vale de elementos conformes<sup>1</sup>. Seu uso acarreta matrizes cheias, positiva definidas e simétricas. Entretanto a sua avaliação por integração numérica exige especial atenção, e implica em considerável esforço computacional<sup>1</sup>. Porém, há outras formulações para obtenção da matriz de massa, que levam a <u>matrizes de massa não-consistentes</u>, e é de interesse obtê-la de forma diagonal. Este tipo de matriz é computacionalmente eficiente no que diz respeito à geração e armazenamento, mas o modelo perde as características de convergência monotônica das frequências. Tal forma de matriz de massa é chamada <u>discreta</u>. A forma discreta mais simples é conseguida pela distribuição da massa total do elemento pelos graus de liberdade de translação e este esquema resulta satisfatório em várias situações<sup>1</sup>. A matriz resultante, no entanto, não  $\hat{c}$  necessariamente positivo-definida.

Para elementos mais refinados, em que se torna mais difícil obter uma matriz de massa discreta, tem-se uma formulação alternativa, que obtém a matriz discreta por diagonalização da matriz consistente, e a matriz de massa assim obtida é chamada <u>agrupada</u><sup>1</sup>, e foi utilizada nos desenvolvimentos deste trabalho. Inicialmente obtém-se a matriz de massa consistente pela expressão (2.2.2-10). A seguir, soma-se, para cada grau de liberdade, toda a massa a ele destinada na matriz M<sup>1</sup>. Essa massa é denotada por M<sup>g</sup>. Soma-se, também, todos os coeficientes da diagonal principal associados aos graus de liberdade em questão, M<sup>\*</sup> =  $\sum M_{ij}^{g}$ . E os termos da matriz diagonal são obtidos por

$$D_{ii} = M_{ii}^{g} \frac{M^{g}}{M}$$
 (2.2.2-15)

Deste modo, diagonaliza-se a matriz de massa consistente, distribuindo-se a massa total associada a cada grau de liberdade proporcionalmente aos coeficientes da diagonal principal. Comparações de resultados com esta matriz de massa foram apresentados por BARBOSA e EBECKEN<sup>1</sup>.

A obtenção da matriz de amortecimento pela expressão (2.2.2-11) depende das propriedades de amortecimento viscoso associadas a cada elemento, mas na prática, é particularmente difícil avaliar o amortecimento específico u(x), bem como qualquer outra propriedade de amortecimento, visto que o amortecimento observado em uma estrutura usual é proveniente de uma série de causas de perdas de energia $^{9}, ^{29}$ . Por esta razão, o amortecimento é usualmente estabelecido por comparação com o amortecimento observado em estruturas semelhantes ou modelos experimentais. As propriedades determinadas desta forma são comumente expressas em fatores do amortecimento crítico correspondentes a cada modo de vibração da estrutura<sup>2,9,41</sup>. Para a aplicação do método de superposição modal<sup>2,12,57</sup> para solução da equação (2.2.2 -14) a matriz Q não é necessária explicitamente, trabalhando-se diretamente com tais fatores de amortecimento crítico.

Na determinação da matriz Ç, normalmente é assumido que C é uma combinação linear das matrizes de rigidez e massa, isto é

$$C = a_0 M + a_1 K$$
 (2.2.2-16)

onde a<sub>0</sub> e a<sub>1</sub> são determinados à partir do amortecimento constatado experimentalmente  $^{9,55}$ . Este tipo de matriz de amortecimento é denominado de <u>matriz proporcional</u>, ortogonal, ou tipo Rayleigh, e foi o utilizado nos desenvolvimentos deste trabalho. As constantes a<sub>0</sub> e a<sub>1</sub> podem ser obtidas satisfazendo-se a expressão (2.2.2-16) para os dois primeiros modos de vibração com fatores de amortecimento crítico  $\zeta_1 \in \zeta_2$ , respectivamente (ver expressão (2.1.2-8)). Então tem-se para um modo r qualquer

$$2\zeta_r \omega_r = a_0 + a_1 \omega_r^2$$
 (2.2.2-17)

onde  $\omega_r$  é a frequência natural de vibração do modo r. A expressão (2.2.2-17) aplicada para os dois primeiros modos resulta

$$\begin{bmatrix} 1 & \omega_{1}^{2} \\ 1 & \omega_{2}^{2} \end{bmatrix} \begin{cases} a_{0} \\ a_{1} \end{cases} = \begin{cases} 2 \zeta_{1} \omega_{1} \\ \vdots \\ 2 \zeta_{2} \omega_{2} \end{cases}$$
(2.2.2-18)

que tem como soluções

$$a_{0} = 2 \omega_{1} \omega_{2} \frac{\zeta_{1} \omega_{2} - \zeta_{2} \omega_{1}}{\omega_{2}^{2} - \omega_{1}^{2}}$$
(2.2.2-19)  
$$a_{1} = 2 \frac{\zeta_{2} \omega_{2} - \zeta_{1} \omega_{1}}{\omega_{2}^{2} - \omega_{1}^{2}}$$

Como, em geral, para estruturas usuais, os dois primeiros modos

de vibração é que predominam, as expressões (2.2.2-19) são de aplicação válida. Entretanto, existem formas mais gerais para a expressão (2.2.2-17) que definem a matriz C como uma série infinita de termos com as matrizes de massa e rigidez 9, 55.

## 2.2.3 - Resposta dinâmica permanente

Na seção 2.2.2 obteve-se as equações diferenciais que representam o movimento de um sistema discretizado pelo métodos dos elementos finitos, representadas pela equação (2.2.2-14). Como se viu em 2.1.2 os sistemas lineares com amortecimento submetidos a uma excitação com variação harmônica no tempo produzem uma resposta dinâmica permanente de mesma frequêcia que a excitação. Se, então, o vetor de cargas aplicadas, na equação (2.2.2-14) for representado por

$$P(t) = P e^{i \omega t}$$
 (2.2.3-1)

sendo P um vetor de amplitudes complexas associadas aos graus de liberdade da malha de elementos. A resposta dinâmica será da forma

$$U(t) = U e^{i \,\overline{\omega} t} \qquad (2.2.3-2)$$

onde U é o vetor de amplitudes complexas de deslocamentos associados aos graus de liberdade da malha de elementos, correspondendo à resposta dinâmica permanente do sistema. Substituindo estas duas últimas expressões na equação do movimento, (2.2.2-14), tem-se

$$\begin{bmatrix} K - \overline{\omega}^2 & M + i \overline{\omega} & C \end{bmatrix} U = Z(\overline{\omega}) U = P \qquad (2.2.3-3)$$

onde a matriz  $\underline{Z}$  é a chamada <u>matriz</u> de impedância do sistema. O sistema de equações algébricas da equação (2.2.3-3) pode ser resolvido fornecendo

$$U = H(\omega) P$$
 (2.2.3-4)

onde  $\underline{H}(\overline{a})$  é a <u>matriz resposta complexa em frequência</u>, ou matriz de admitância. Este método de solução é denominado de método direto de solução, e resulta em um sistema de equações similar ao dos problemas quase-estáticos
lineares, apenas que possui coeficientes complexos.

Para uma carga periódica não harmônica, a carga é decomposta em série de Fourier, como em 2.1.3.2

$$\underline{P}(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \underline{C}_{n} e^{i \,\overline{\omega} t}$$
(2.2.3-5)

onde  $C_n$  é o vetor de amplitudes complexas do n-ésimo termo da série. A resposta permanente é obtida usando-se a expressão (2.2.3-4) para cada termo da série de cargas aplicadas, e depois realizando a superposição. Então, teremos

$$\underline{U}(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \underline{U}_n e^{i \,\overline{\omega} n t} = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \underline{C}_n \underline{H}(\overline{\omega}_n) e^{i \,\overline{\omega} t} \qquad (2.2.3-6)$$

Desta forma a expressão (2.2.3-6) possue quantidades complexas, mas, como em 2.1.3.2, temos que os pares de matrizes  $\underline{C}_n \in \underline{C}_{-n}$ ,  $\underline{H}(w_n) \in$  $\underline{H}(\omega_{-n})$ , e de funções  $e^{i\overline{\omega}_n t}$  e  $e^{i\overline{\omega}_{-n}t}$  são pares de conjugados complexos, então o produto destes também serão conjugados e os termos imaginários no somatório se anulam, resultando valores reais para a resposta.

O cálculo da resposta permanente U(t), pela expressão (2.2.3-6), exige\_\_\_\_ que se resolva para cada frequência  $\overline{\omega}_n$ , o sistema de equações complexo dado por

 $[\underline{K} - \overline{\omega}_n^2 \underline{M} + i \overline{\omega}_n \underline{C}] \underline{U}_n = \underline{P}_n \qquad (2.2.3-7)$ 

Obviamente, na série da expressão (2.2.3-6), o somatório será truncado, variando de -m a m, com o número de frequências, 2.m, considerado de modo a fornecer a aproximação desejada. É importante observar que os produtos matriciais  $H(\overline{\omega}_n) \subset_n e H(\overline{\omega}_{-n}) \subset_n que resultam nas matrizes <math>\bigcup_n e \bigcup_{-n}$ , soluções da equação (2.2.3-7), para  $\overline{\omega}_n e \overline{\omega}_{-n}$ , respectivamente, são complexos conjugados, o que permite redução nos cálculos.

A forma utilizada para a série de Fourier da carga aplicada, expressão (2.2.3-1), é a mais conveniente para obtenção numérica dos coeficientes da série, apresentados nas expressões (2.1.3.2-3) e (2.1.3.2-4), como será visto no capítulo 4 com as técnicas de transformação discreta de Fourier. Contudo ambas as formas apresentadas nos itens 2.1.3.1 e 2.1.3.3 podem ser utilizadas, conduzindo a formulações matricias aproximadas equivalentes

21

Por outro lado o sistema de equações de coeficientes complexos da equação (2.2.3-3) pode ser transformado em um sistema equivalente de coeficientes reais. Podemos definir

$$\underbrace{U}_{n} = \underbrace{U}_{r} + i \underbrace{U}_{i}$$
(2.2.3-8)
$$\underbrace{P}_{n} = \underbrace{P}_{n} + i \underbrace{P}_{i}$$

onde  $\underline{U}_r$ ,  $\underline{U}_i \in \underline{P}_r$ ,  $\underline{P}_i$  são os vetores reais e imaginários, respectivamente, que definem  $\underline{U}_n \in \underline{P}_n$ . Substituindo as expressões (2.2.3-8) na expressão (2.2.3-7), e igualando as partes real e imaginária temos

$$\begin{bmatrix} \underline{K} - \omega_{n}^{2} \underline{M} & -\omega_{n} \underline{C} \\ \omega_{n} \underline{C} & \underline{K} - \omega_{n}^{2} \underline{M} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \underline{U}_{r} \\ \underline{V}_{i} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \underline{P}_{r} \\ \underline{V}_{i} \end{bmatrix}$$
(2.2.3-9)

Esta equação matricial nos fornece um sistema de equações algébricas com coeficientes reais que fornece as partes real e imaginária do vetor solução  $\underline{V}_n$ . No item 3.8 a expressão (2.2.3-8) será estudada como forma alternativa para a solução das equações do movimento (2.2.3-7).

# 3. SOLUÇÃO DO SISTEMA DE EQUAÇÕES ALGEBRICAS LINEARES

3.1 - Introdução

A aplicação do método dos elementos finitos produz uma discretização do sistema analisado, onde a solução do problema é obtida em função de parâmetros incógnitas discretos, que são as incógnitas nodais. Para um sistema estrutural, usualmente, tem-se os deslocamentos como incógnitas nodais. Por outro lado, para um sistema estrutural elástico linear sob a ação de ex citações elásticas, os deslocamentos são obtidos pela solução de um sistema de equações algébricas lineares 4,12.

Como foi exposto no item 2.2, é possível obter a resposta dinâmica permanente de sistemas continuos lineares através da solução de sistemas de equações algébricas lineares, como na equação (2.2.3-7). Estes sistemas de equações são de coeficientes complexos e são resolvidos para cada par de fr<u>e</u> quencias e amplitudes da série que representa a carga periódica (ver expressão (2.2.3-5)). Portanto, pode-se resolver estes sistemas usando qualquer al goritmo de solução de sistemas de equações aplicado ao caso de análise estática linear, desde que possa ser utilizado com aritmética complexa.

Visto que a maior parte do tempo de processamento em análise ma tricial do tipo do método dos elementos finitos normalmente é consumida na solução do sistema de equações simultâneas, a necessidade de algoritmos eficientes é de muito tempo reconhecida. Existe um número bastante grande de mé todos diretos e iterativos para solução do sistema de equações . Entretanto nenhum método computacional é eficiente a menos que um programa de computa dor eficiente seja desenvolvido para este . Além do mais, cada método pode ser visualizado, em termos de programação do computador, de diferentes formas segue, portanto, que nenhum método deve ser rejeitado até que todas as poss<u>i</u> bilidades de programa-lo tenham sido consideradas <sup>6</sup>.

23

Muitos trabalhos já tem mostrado que os métodos iterativos podem ser bem aplicados, e sobrepujando os métodos diretos no problema de armazenamento, pois não geram modificações na matriz dos coeficientes. Diversos autores reconhecem que esta vantagem com respeito ao armazenamento é sobrepassada pelas operações numéricas adicionais necessárias até a convergencia 6,16,34. Assim considerando, neste trabalho aborda-se apenas os métodos diretos e a afirmativa anterior não está aqui comprovada .

No desenvolvimento de um algoritmo direto eficiente para a solu cão das equações resultantes do método dos elementos finitos, deve-se ter em conta algumas propriedades da matriz dos coeficientes, que podem ser vis tas na figura 3.1-1. A matriz da figura 3.1-1 é chamada de <u>matriz esparsa</u>, devido a caracteristica de ter coeficientes nulos distribuidos de forma <u>co</u> nhecida. Em geral, as matrizes são simétricas. Tais caracteristicas mostram que o uso de rotina de solução padronizadas ("Standard") para qualquer <u>ma</u> triz é indesejável, pois estas rotinas consideram as matrizes não esparsas. Pode-se aumentar a eficiencia destes algoritmos, reduzindo o número de operações aritméticas executadas e a memória utilizada, levando em conta as <u>ca</u> racteristicas mencionadas. Reduzir as operações levando em conta a simetria é bastante simples, como será visto em 3.5.



#### FIGURA 3.1-1 - Matriz dos Coeficientes Esparsa.

24

Entretanto numerosos esquemas de solução existem para tratar matrizes esparsas, e algoritmos que variam muito em complexidade e eficiência jã foram pesquisados. Entre estes deve-se mencionar os algoritmos de solução em banda<sup>2,4,16</sup>, vetor "skyline" <sup>2,33,39</sup>, de solução frontal<sup>19,31</sup> e triangulação otimamente ordenada<sup>21</sup>.

Na análise de grandes sistemas ocorre que a matriz de coeficientes do sistema frequentemente não pode ser armazenada toda em memoria primária. Portanto, o uso de um algoritmo que utilize memoria secundária é <u>essencial</u> quando não se dispõe de um mecanismo de memoria virtual eficiente, ou quando a linguagem de programação utilizada restrinja o tamanho dos arranjos. Vários destes algoritmos já foram desenvolvidos e neste trabalho esta solução foi usada para que grandes sistemas estruturais possam ser analisados em computadores com memoria principal reduzida. O método de solução adotado, redução de Crout, leva em conta a simetria, utiliza a linha "skyline", ou perfil, para matrizes esparsas e, ainda, utiliza acesso unidimensional na memoria, armazenando apenas os coeficientes necessários.

#### 3.2 - Métodos de eliminação

Um sistema de equações simultâneas algébricas lineares, como o resultante de uma análise linear pelo método dos elementos finitos, pode ser representado em notação matricial por

$$A X = B$$
 (3.2-1)

onde a matriz quadrada A, de ordem n, contém os coeficientes do sistema, o vetor (matriz coluna) X, de ordem n, contém as incógnitas, e o vetor (matriz coluna) B, de ordem n, contém os termos independentes.

Os algoritmos diretos mais comumente utilizados são baseados no método de eliminação de Gauss, que entre os métodos diretos é reconhecidamente o que menor número de operações exige . Também a sua estabilidade numérica é bastante documentada<sup>16,53</sup>. As equações a serem resolvidas, para a análise estrutural, são em geral bem condicionadas, isto é, qualquer que seja o algoritmo utilizado, os erros numéricos não crescem indefinidamente, e iniciam com um valor mínimo.

O método de eliminação de Gauss reduz a matriz <u>A</u> em uma matriz triangular superior U, de forma que $^{2,54}$ 

 $\underline{A} = \underline{L}^{t} \underline{U}$ 

(3.2-2)

onde  $\mathbf{L}^{t}$   $\mathbf{\tilde{e}}$  uma matriz que contém a inversa dos operadores da transformação realizada <sup>2</sup> . A matriz U é utilizada para resolver o sistema de equações (3.2-1) por

U X = Y(3, 2-3)onde Y é o vetor transformado do vetor B, resultante da transformação aplicada.

As operações do método são bastante simples, e consistem, em cada passo, na eliminação das equações subsequentes à incógnita correspondente ao passo. Esta etapa da solução é chamada de eliminação avante, e as expressões são:

$$\begin{bmatrix} u_{kj} = a_{kj}^{k-1} / a_{kk}^{k-1} ; j=k,k+1,...,n \quad (3.2-4) \end{bmatrix}$$

$$\begin{vmatrix} a_{ij}^{k} = a_{ij}^{k-1} - a_{ik}^{k-1} & u_{kj} ; j=k,k+1,...,n \quad (3.2-5) \\ i=k+1,k+2,...n \quad (2.2.6) \end{vmatrix}$$

 $\begin{cases} y_k = b_k^{k-1} / a_{kk}^{k-1} \\ b_i^k = b_i^{k-1} - a_{ik}^{k-1} y_k ; i=k+1, k+2, \dots n \end{cases} (3.2-7)$ 

Aplicadas para k=1,2,...

Observe-se, então, que para cada passo k, o coeficiente a ik é transformado em zero, eliminando das linhas abaixo da linha k os coeficientes relativos  $\bar{a}$  incógnita  $x_k$ . Os indices superiores indicam a ordem da modificação realizada nos coeficientes  $a_{ii}^0 e b_i^0$ . das matrizes originais.



# FIGURA 3.2-1 - Eliminação do coeficiente a ik-

Na figura 3.2-1 tem-se o esquema de aplicação da expressão de eliminação, (3.2-5), onde são mostrados os coeficientes envolvidos, no passo k, para a modificação do coeficiente  $a_{ij}^{k-1}$ . Pode-se notar, ainda, que na expressão (3.2-4) o coeficiente  $u_{kk}$  não precisa ser computado, pois sempre resultará igual a 1, ganhando-se com isto tempo de processamento. O mesmo ocorre com o coeficiente eliminado,  $a_{ik}^{k-1}$ , da expressão (3.2-5), que resultará sempre igual a zero. Na expressão (3.2-5), quando os coeficientes  $a_{ik}^{k-1}$  e  $u_{kj}$ forem nulos, não se necessita realizar a operação, pois o coeficiente  $a_{ij}^{k-1}$ não será modificado. Adiante se verão formas de se tratar estes dois casos.

A solução do sistema de equações é feita resolvendo a equação (3.2-3), por retrosubstituição, pois a matriz U é uma matriz triangular superior. Então teremos

$$x_n = y_n / a_{nn}^{n-1}$$
 (3.2-8)  
 $x_k = y_k - \sum_{k=i+1}^{n} u_{ki} x_i$ ; k=n-1,n-2,...1 (3.2-9)

Pode-se resolver o sistema (3.2-1) para diversos vetores independentes, quando, então, as expressões (3.2-6) a (3.2-9) são aplicadas sucessivamente a cada um dos vetores independentes.

O número de operações realizadas é de grande importância no tempo de processamento do algoritmo de solução. A adição e o produto são realizados em igual quantidade nos algoritmos de eliminação, sendo que a adição é uma operação bem mais rápida que o produto. Portanto o número de operações pode ser avaliado em termos do número de produtos e divisões, sendo que o número de produtos é predominante, e será usado como número de operações. Para as expressões apresentadas teremos  $(2n^3+3n^2-5n)/6$  (ver Anexo III).

Quanto ao armazenamento na memória, os coeficientes  $u_{kj}$  podem tomar o lugar dos  $a_{kj}^{k-1}$ , bem como os  $y_k$  podem tomar o lugar dos  $b_k^{k-1}$ . Na retrosubs-tituição os coeficientes  $x_k$  podem tomar o lugar dos  $y_k$ . Obviamente isto pode ser feito desde que não se necessite mais das matrizes originais.

# 3.3 - Métodos de decomposição

A idéia é decompor a matriz A em duas matrizes L e U, triangulares superiores, na forma da expressão (3.2-2). Pode-se mostrar que a decomposição tem solução única, a menos de n coeficientes arbitrários<sup>50</sup>. Se for adota da a diagonal da matriz L unitária, isto é,  $l_{ii} = 1$ ,ter-se-ã <sup>15,50</sup>  $\begin{cases} u_{ij} = a_{ij} - \sum_{k=1}^{j} u_{kj} |_{ki} ; j=i,i+1,...n \quad (3.3-1) \\ u_{ij} = \frac{1}{u_{ii}} (a_{ji} - \sum_{k=1}^{j-1} u_{ki} |_{kj}) ; j=i+1,i+2,...n \quad (3.3-2) \end{cases}$ 

Aplicadas para i=1,2,...n

Para a primeira linha, quando i=1, os somatórios não são avaliados. Desta forma teremos para o sistema inicial da equação matricial (3.2-1)

$$L^{t} \bigcup X = B$$
(3.3-3)

Nas figuras 3.3-1 e 3.3-2 tem-se os esquemas de aplicação das expressões (3.3-1) e (3.3-2), onde são mostrados os coeficientes envolvidos na determinação de u<sub>ij</sub> e 1<sub>ij</sub>, para um valor de k. As setas indicam a variação do indice k no somatório.



FIGURA 3.3-1 - Decomposição L<sup>t</sup>U. "odificação do coeficiente a<sub>ii</sub>



FIGURA 3.3-2 - Decomposição L<sup>t</sup>U. Modificação do coeficiente a<sub>ji</sub>.

Fazendo-se na equação (3.3-3)

$$\bigcup_{x} X = Y$$
(3.3-4)

fica-se com

$$L^{t} Y = B$$
(3.3-5)

de onde obtem-se o vetor Y , por substituição avante, visto que  $L^t$  é uma matriz triangular inferior . As expressões de cálculo ficam

$$y_1 = b_1$$
  
 $y_i = b_i - \sum_{k=1}^{i-1} y_k \, {}^{k}_{ki}$ ;  $i = 2, 3, ..., n$  (3.3-6)

Em seguida obtem-se por retrosubstituição, o valor solução X, pela expressão (3.3-4), que fornece

$$x_{n} = y_{n}/u_{nn}$$

$$x_{i} = \frac{1}{u_{ii}} (y_{i} - \sum_{k=i+1}^{n} u_{ik}x_{k}); i = n-1, n-2, ... 1$$
(3.3-7)

O número de operações para a decomposição da matriz A é  $(2n^3 - 3n^2 + n)/6$  e para as substituições é n<sup>2</sup>-n. O número total de operações (decomposi - ção e substituição) é igual ao número de operações do método de eliminação de Gauss (item 3.2) e é  $(2n^3+3n^2-5n)/6$  (ver anexo III).

Pode-se resolver o sistema (3.2-1) para diversos vetores independen tes, quando, então, as expressões (3.3-6) e (3.3-7) são aplicações sucessivamen te a cada um dos vetores independentes .

Este método é conhecido por decomposição triangular ou de Banachiewicz. O método de eliminação de Gauss é um método de decomposição, em que  $u_{ii}=1$ . A diferença está em que o tempo de eliminação não obtém explicitamente a matriz L e a substituição avante é realizada junto com a eliminação. Embora, em vista disso ,devessemos unificar a nomeclatura, neste trabalho vamos distinguir a eli minação da decomposição. Por métodos de decomposição chamamos aqueles que ob tem explicitamente numa primeira fase as matrizes L e U.

#### 3.4 Matrizes esparsas

Matrizes esparsas são as que possuem valores nulos distribuídos em posições conhecidas e geralmente em grande quantidade , de modo que seus coeficientes não nulos podem ser armazenados em alguma estrutura de dados especial ou serem gerados quando necessário. Este tipo de matriz com frequência resulta de métodos de diferenças finitas ou elementos finitos para equações diferenciais parciais<sup>15</sup>. Foi visto,nas expressões dos algoritmos de solução apresentados, que quando temos coeficientes nulos, algumas operações podem deixar de ser realizadas, por resultarem em zero, ganhando-se tempo de processamento. O método mais simples de se fazê-lo é, sem dúvida, testar se os coeficientes são nulos em determinados pontos do algoritmo, pulando-se trechos seguintes, no caso de serem nulos. Mas, sem dúvida, este método não é vantajoso, na maioria dos casos, pelo número de testes a se realizar. Outros métodos existem, que consideram um determinado padrão de distribuição dos coeficientes nulos na matriz, como será visto

De um modo geral as matrizes esparsas obtidas nos metodos numéricos tipo método dos elementos finitos têm distribuição simétrica dos coeficientes em relação à diagonal principal, sendo s coeficientes da diagonal principal sempre não nulos. Neste trabalho consideram-se apenas matrizes esparsas com estas características, como é a matriz mostrada na figura 3.1-1. Para este tipo de matrizes podem-se diferenciar os coeficientes nulos, tendo em vista os algoritmos apresentados em 3.1 e 3.2, em externos e internos. Os coeficientes nulos externos são os que não possuem coeficientes não nulos acima, na mesma coluna, ou a esquerda, na mesma linha. Por exemplo, o coeficiente da 7ª linha e 10ª coluna é nulo do tipo externo e o da 10ª linha e 7ª coluna também. Os coeficientes nulos internos são os que não satisfazem a definição acima. Por exemplo, o coeficiente da 7ª linha e 11ª coluna é nulo do tipo interno, assim como o da 11ª linha e 7ª coluna. Observando-se as expressões dos algoritmos de eliminação e decomposição, apresentados anteriormente, vemos que os coeficientes nulos internos, na maioria dos casos, serão modificados em não nulos, durante o processo, o que não ocorre com os coeficientes nulos externos.

Dos métodos que consideram um determinado padrão de distribuição para os coeficientes nulos na matriz esparsa, o padrão mais utilizado é o padrão <u>banda</u>. Admite-se que os coeficientes não nulos estão situados em uma faixa diagonal, cujo centro é a diagonal principal. Esta faixa diagonal é denominada banda e tem largura conhecida, denominada aqui de b (colunas). A metade superior da banda, incluindo a diagonal principal é chamada de semibanda e tem largura denominada de <u>m</u> (colunas). No método dos elementos finitos temos que b= 2m-1.

Para o caso da matriz esparsa da figura 3.1-1 a banda adotada foi igual a 19, que corresponde à minima largura que deixa somente coeficientes nulos fora da banda, como pode-se ver na figura 3.4-1. A largura da semibandada no método dos elementos finitos pode ser obtida como a máxima diferença entre as conetividades nos elementos, acrescida de 1. Existem algoritmos que renumeram os nos da malha de elementos finitos de modo a reduzir a largura da banda da matriz, seja em valor médio ou máximo. Normalmente estes algorit mos são interativos, e devem ser usados quando não se consegue uma boa numeração para a malha .



# FIGURA 3.4-1 - Matriz esparsa com padrão banda adotado

As expressões para o método de eliminação, considerando que com os coeficientes fora da banda, as operações não serão realizadas, ficam como a seguir :

eliminação: 
$$u_{kj} = a_{kj}^{k-1}/a_{kk}^{k-1}$$
; j=k+1,k+2,...k<sub>0</sub> (3.4-1)

$$a_{ij}^{k} = a_{ij}^{k-1} - a_{ik}^{k-1} u_{kj}$$
;  $j=k+1, k+2, \dots, k_{0}$  (3.4-2)

$$y_k = b_k^{k-1} / a_{kk}^{k-1}$$
 (3.4-3)

$$b_i^k = b_i^{k-1} - a_{ik}^{k-1} y_k$$
;  $i=k+1, k+2, \dots, k_0$  (3.4-4)

onde  $k_0 = menor valor entre (k+m-1) e n.$ 

Aplicadas para k = 1,2,...n-1 retrosubstituição:

$$x_{n} = y_{n}/a_{nn}^{n-1}$$
(3.4-5)  
$$x_{k} = y_{k} - \sum_{i=k+1}^{k} u_{ki} x_{i} ; k=n-1, n-2, ...1$$
(3.4-6)

onde  $k_0 = menor valor entre (k+m-1) e n$ .

Na expressão (3.4-2) serão alterados na matriz A apenas os coeficientes até a linha (k+m-1) definindo-se o que se denomina "sombra" da linha k, como mostra a figura 3.4-2.



FIGURA 3.4-2 - "Sombra" da linha k, em matriz padrão banda.

O número de operações do método de eliminação para matrizes padrão banda é n<sup>3</sup>  $(k^2-2k^3/3)+n^2k_7^2+n(k/6-1)$ , onde k=m/n é a razão entre a semibanda e a ordem da matriz dos coeficientes (ver Anexo III). As expressões para a decomposição da matriz, considerando a matriz padrão banda, modificadas das expressões (3.3-1) e (3.3-2), ficam

decomposição:  

$$\begin{pmatrix}
u_{ij} = a_{ij} - \sum_{k=j_0}^{i-1} u_{kj} \\
k=j_0 \\
i-1 \\
i_{ij} = \frac{1}{u_{ii}} (a_{ji} - \sum_{k=j_0}^{i-1} u_{ki} \\
k=j_0 \\
onde j_0 = maior valor entre (j-m+1) e 1 \\
e i_0 = menor valor entre (i+m-1) e n.$$
Aplicadas para i=1,2,...n

Para as substituições, modificadas das expressões (3.3-6) e (3.3-7),teremos

substituição avante:

1

$$y_1 = b_1$$
 (3.4-9)  
 $y_j = b_j - \sum_{k=j_0}^{j-1} y_k k_j$ ;  $j=2,3,...n$ 

onde  $j_0$  = maior valor entre (j-m+1) e 1.

retrosubstituição:

$$x_{n} = y_{n}/u_{nn}$$
(3.4-10)  

$$x_{i} = \frac{1}{u_{ii}} (y_{i} - \sum_{k=i+1}^{i_{0}} u_{ik} x_{k}) ; i=n-1, n-2, ...1$$
(3.4-11)  
onde  $i_{0}$  = menor valor entre (i+m-1) e n.

O número de operações da decomposição da matriz e solução do sistema, é igual ao obtido para o método de eliminação sendo dividido em  $n^{3}(k^{2}-2k^{3}/3)-n^{2}(2k-3k^{2}/2)+n(1-5k/6)$  para a decomposição e  $n^{2}(2k-k^{2})-n(k-2)$ para a solução (substituições). Quanto ao armazenamento, pode-se economizar memória armazenando somente os coeficientes da banda, passando-se então de  $n^{2}$  posições para n b posições de memória.

O padrão de armazenamento em banda já propicia ganho considerável no tempo de processamento, e por muitos anos foi o padrão utilizado em análise de estruturas. Uma redução maior no número de operações ainda pode ser conseguida em determinados casos, pois como se vê na figura 3.4-1, alguns coeficientes nulos externos ainda permanecem na banda.

Assim é, que no tratamento dos coeficientes nulos externos, outros padrões podem ser adotados, de acordo com a matriz. Um destes é o padrão <u>banda por blocos</u>, no qual cada grupo de linhas da matriz tem uma largura de banda definida. Neste caso a "sombra" das últimas linhas de uma bloco podem alterar parte da banda do(s) bloco(s) seguinte(s). Este problema pode ser resolvido colocando as primeiras linhas de um bloco no final do bloco anterior. Para a matriz esparsa da figura 3.4-1, pode-se adotar uma padrão banda por blocos como o que mostra a figura 3.4-3. Mesta figura, para cada bloco é indicado o número de linhas, comprimento (colunas) da semibanda adotada e o número de colunas. Observando-se que quando a banda só compreende a diagonal principal (m=1), não hã coeficientes a eliminar.



FIGURA 3.4-3 - Padrão com banda por blocos.

Um padrão mais flexível pode considerar a largura de banda de cada linha. Na figura 3.4-4 tem-se o exemplo para a matriz da figura 3.1-1. Note-se que deve-se considerar a alteração na banda da matriz original devido à "sombra" de uma linha, que indica os coeficientes nulos internos que serão alterados por aquela linha. Este padrão pode ser denominado de <u>linha</u> de perfil por linhas.



## FIGURA 3.4-4 - Padrão com linha de perfil por linhas.

O padrão com linhas de perfil por linhas se adequa melhor ao método de eliminação apresentado em 3.2. E as operações aritméticas para cada linha iniciam e terminam nas colunas indicadas pela linha de perfil, e denominadas de  $N_i$  e  $M_i$ , para uma linha i, como mostra a figura 3.4-4. Isto é,  $N_i$  é a coluna do primeiro coeficiente não nulo da linha i e  $M_i$  é a coluna do último coeficiente não nulo. As expressões modificadas das expressões (3.4-1) a (3.4-6) ficam

eliminação:

$$u_{kj} = a_{kj}^{k-1} / a_{kk}^{k-1}$$
;  $j=k+1, k+2, \dots M_k$  (3.4-12)

$$a_{ij}^{k} = a_{ij}^{k-1} - a_{ik}^{k-1} u_{kj}$$
;  $j = i_{0}, i_{0} + 1, \dots M_{k}$  (3.4-13)  
 $i = k+1, k+2, \dots M_{k}$ 

onde  $i_0$  = maior valor entre (k+1) e  $N_i$ 

$$y_k = b_k^{k-1} / a_{kk}^{k-1}$$
 (3.4-14)

$$b_i^k = b_i^{k-1} - a_{ik}^{k-1} y_k$$
;  $i=k_0+1, k_0+2, \dots M_k$  (3.4-15)  
onde  $k_0$  = maior valor entre k e  $N_b$ 

Aplicadas para k = 1,2,...n-1

sendo N<sub>b</sub> a linha do primeiro coeficiente não nulo do vetor independente.

retrosubstituição :

$$x_n = y_n / a_{nn}^{n-1}$$
 (3.4-16)

$$x_{k} = y_{k} - \sum_{i=k+1}^{M} u_{ki} x_{i}$$
; k=n-1,n-2,..1 (3.4-17)

Quando  $M_k$  for igual a k as espressões (3.4-12), (3.2-13),(3.4-15) e (3.4-17) não serão realizadas . As expressões (3.4-14) e (3.4-15) sõ são realizadas para k maior ou igual a  $N_h$ .

O padrão com linha de perfil por linhas não considera todos os coeficientes nulos externos, pois ainda pode-se ter o caso de um coeficiente nulo externo abaixo da linha de perfil. Este é o caso, por exemplo, dos coeficientes da 15ª linha situados abaixo da linha de perfil, na figura 3.4-4. Uma forma simples de sobrepassar esta dificuldade , seria considerar a banda por colunas, para a parte acima da diagonal principal, criando uma outra linha de perfil, como mostra a figura 3.4-5. Este padrão pode ser denominado de <u>linha de perfil por colunas</u>. Neste caso todos os coeficientes nulos ester nos ficarão de fora da linha de perfil.



FIGURA 3.4-5 - Padrão com linha de perfil por colunas.

O padrão com linha de perfil por colunas, como apresentado aqui se adequa aos métodos apresentados, desde que se opere as expressões adequad<u>a</u> mente . Para o método apresentado em 3.4 é mais adequado operar as expressões percorrendo as colunas, iniciando nas linhas dadas por N<sub>j</sub>. Para o perfil sim<u>é</u> trico como o mostrado na figura 3.4-5 os valores de N<sub>i</sub> para as linhas é igual a N $_{j}\,$  para a coluna correspondente . Assim pode-se adotar o mesmo perfil para o metodo apresentado em 3.2 que percorre .

Para o método de composição apresentado em 3.4 as expressões (3.4-7) a (3.4-11) ficam decomposição :

$$\int_{k=k_{0}}^{u_{ij}} u_{ij} = a_{ij} - \sum_{k=k_{0}}^{i-1} u_{kj} u_{kj} i_{ki}; i = N_{j} + 1, N_{j} + 2, \dots j \qquad (3.4-18)$$

$$\begin{bmatrix} 1_{ij} = \frac{1}{u_{ii}} & (a_{ji} - \sum_{k=k_0}^{i=1} u_{ki} + 1_{kj}); i = N_j + 1, N_j + 2, \dots j - 1 \quad (3.4-19) \\ k = k_0 \end{bmatrix}$$

onde  $k_0 = maior valor entre N_i e N_j$ .

Aplicadas para j = 2,3.... n

Substituição avante :

$$y_1 = b_1$$
  
 $y_j = b_j - \sum_{k=k_0}^{j-1} y_k^{1} k_j$ ;  $j = N_b + 1, N_b + 2, ..., n$  (3.4-20)

onde  $k_0$  = maior valor entre  $N_b \in N_i$ 

sendo  ${\rm N}_{\rm b}$  a linha do primeiro coeficiente não nulo do vetor independente. retrosubstituição :

$$x_{j} = y_{j}/u_{jj}$$
 (3.4-21)

$$\begin{cases} y_{i} = y_{i} - u_{ij}x_{j} ; i = N_{j}, N_{j} + 1, \dots, j - 1 \end{cases}$$
(3.4-22)

Aplicadas para j=n,n-1, .... 1

Note-se que houve uma alteração na sequência de operações, per correndo-se, agora, as matrizes U e L por colunas (îndice j). Quando  $N_j=j$ as expressões (3.4-18), (3.4-19) e (3.4-22) não são realizadas. E quando  $N_j=i$ os somatórios das expressões (3.4-18),(3.4-19) e (3.4-20) não são realizados.

Note-se que os coeficientes das matrizes  $U \in L$  são calculados apenas a partir do segundo não nulo de cada coluna, pois o primeiro permanec<u>e</u> ra inalterado. Os somatórios nestas expressões somente iniciam quando os dois fatores do produto são coeficientes diferentes de zero .

Este esquema de solução para matrizes esparsas evitará todas as operações desnecessárias se somente existirem coeficientes nulos externos .

Se existirem coeficientes nulos internos, e estes forem modificados para um valor não nulo durante o processo , ainda não serão introduzidas operações desnecessárias, porque estes coeficientes serão modificados antes de serem  $\underline{u}$  tilizados na modificação de outros coeficientes.

Entretanto, os coeficientes nulos internos situados em linhas on de N<sub>i</sub>= i não serão modificados. Isto ocorre na linha 27 da matriz da figura 3.1-1, por exemplo. Neste caso algumas operações desnecessárias serão realizadas. No método dos elementos finitos, como apresentado neste trabalho, a condição N<sub>i</sub> igual a i significa que o grau de liberdade i está conetado <u>so</u> mente a graus de liberdade com numeração superior. Se a malha for numerada de acordo isto não é muito frequente . Esta condição , N<sub>i</sub>=i, também ocorre quando a equação i tem apenas a incógnita x<sub>i</sub> presente, e esta não esta pre sente nas demais equações, como acontece na equação 26. Neste caso toda a l<u>i</u> nha tem valores nulos, e isto acontece quando se introduz condições de con torno forçadas, tornando identidade a equação correspondente e eliminando a incógnita jã conhecida das demais equações .

O tratamento de coeficientes nulos internos normalmente não é con siderado, por ser de maior complexidade, e não implicar em ganho adicional <u>a</u> centuado para a maioria dos casos. Entretanto quando isto for vantajoso, pode-se usar método chamados de <u>métodos esparsos</u>, que geralmente otimizam mais o armazenamento dos coeficientes. Existem diversos destes métodos que consideram a existência de submatrizes nulas na matrizes <sup>20,21,25-27,51</sup>, e são os mais utilizados.Por outro lado, existem algoritmos que resultam em <u>u</u> ma renumeração dos graus de liberdade, de modo a reduzir a um mínimo o número de coeficientes nulos e que permanecessem nulos, como o algoritmo referen ciado por JENSEN<sup>21</sup>. Estes algoritmos dependem do processo de solução utiliza do e não foram pesquisados para este trabalho. Note-se também que estes algo ritmos podem diferir bastante daqueles para minimização de banda, e possível mente um meio termo entre os dois tipos deve ser pesquisado .

O número de operações para os algoritmos com linha de perfil apre sentados depende dos valores  $N_j \in M_j$  para cada linha ou coluna, e estão apre sentados no Anexo III. Quanto ao armazenamento somente os coeficientes entre as linhas de perfil são necessários, não se armazenando os coeficientes nu los externos. Neste trabalho isto será estudado apenas para matrizes simé tricas (item 3.6).Entretanto muitas das idéias apresentadas neste trabalho servem a solução de matrizes esparsas não simétricas 17,22.

# 3.5 Matrizes esparsas simétricas

A maioria das matrizes geradas por aplicação do método dos elementos finitos são simétricas. É muito simples levar em conta a simetria nos algoritmos de solução apresentados.

No método de eliminação, tem-se que, a cada passo realizado, a submatriz dos coeficientes  $a_{ij}^k$  abaixo da linha k é simétrica. Não será, então necessário calcular uma das partes, superior ou inferior. Para matrizes não esparsas, também denominadas matrizes cheias, tanto faz qual parte triangular seja calculada, e é usual se calcular a parte superior <sup>4</sup>. O mesmo pode-se fazer para matrizes banda. Para isto basta alterar a variação do îndice j nas expressões (3.2-5) e (3.4-2) para iniciar em j=i. E nas expressões (3.2-5) e (3.2-7), assim como nas expressões (3.4-2) e (3.4-4), tem-se que substituir o coeficiente  $a_{ik}^{k-1}$  pelo seu simétrico  $a_{ki}^{k-1}$ . Também é comum se pensar em calcular, com o método de eliminação, a parte superior para matrizes esparsas simétricas com linha de perfil por linhas. Mas, observando-se a figura 3.4-4, nota-se que se calcularmos a parte inferior, realizaremos menos operações. Para isto basta alterar a variação do îndice j na expressão (3.4-13), fazendo-o terminar em j=i. E na expressão (3.4-12) temse que substituir a  $a_{ki}^{k-1}$  pelo seu simétrico  $a_{ik}^{k-1}$ .

O número de operações para o método de eliminação de matrizes simétricas banda é n<sup>3</sup>  $(3k^22k^3)/6-n^2(4k-3k^2)/2-5nk/6$ , sendo k=m/n igual à razão entre o comprimento da semibanda e a ordem da matriz. Portanto temos uma redução da ordem de 50% nas operações. Para matrizes cheias simétricas o número de operações é n<sup>3</sup>/6+n<sup>2</sup>-7n/6. Para matrizes esparsas com linha de perfil por linhas o número de operações depende de N<sub>i</sub> e M<sub>i</sub>, para cada linha.

No método de decomposição, quando a matriz A é simétrica, esta pode ser decomposta em 47

 $A = L^{t} D L$ (3.5-1)

onde D é uma matriz diagonal de ordem <u>n</u>. Se adotada a mesma hipótese do item 3.3, isto é, l<sub>ii</sub>=1, obtem-se a mesma matriz L que anteriormente, e a matriz D conterá a diagonal da matriz U. Este método é conhecido por <u>Tripla</u> <u>Decomposição</u> ou <u>Fatorização</u>. Por outro lado, se adotada a matriz D como igual à matriz identidade, isto é, d<sub>ii</sub>=1, obtem-se o chamado <u>método de</u> <u>Cholesky</u>. Este método requerea operações da raiz quadrada $^{47}$ , e a quantidade de produtos um pouco inferior à tripla decomposição .

A solução do sistema de equações se obtem por substituição avante em

$$L^{T} \underline{Y} = \underline{B}$$
(3.5-2)

e, em seguida, por retrosubstituição em

$$D L X = Y$$
(3.5-3)

De acordo com o exposto acima, para a tripla decomposição teremos

$$d_{jj} = u_{jj} \tag{3.5-4}$$

$$u_{ij} = d_{ij} l_{ij}$$
 (3.5-5)

E as matrizes L e D , para matrizes banda, serão obtidas por<sup>47</sup> (com parar com as expressões (3.4-7) a (3.4-11))

$$\begin{cases} d_{jj} = a_{jj} - \sum_{k=j_0}^{j-1} b_{kj} d_{kk} b_{kj} \\ k = j_0 \end{cases}$$
(3.5-6)

$$- \left\{ l_{ij} = \frac{1}{d_{ii}} \left( a_{ij} - \sum_{k=j_0}^{i-1} l_{ki} d_{kk} l_{kj} \right); i = j_0 + 1, \dots, j-1 \right\}$$
(3.5-7)

onde  $j_0$  = maior valor entre (j-m+1) e 1 . Aplicadas para j = 2,3,... n

Observe-se que a sequência de obtenção da matriz L é por colunas, di ferentemente do que sugere-se na referência 47, apenas por ser mais adequado  $\overline{a}$  consideração de exparsidade , como abordado mais adiante .

As expressões para a solução (substituições) são como a seguir :

STBLIOTECH

substituição avante:

$$\begin{cases} y_{1} = b_{1} & j-1 \\ y_{j} = b_{j} - \sum_{k=j_{0}}^{\Sigma} y_{k} |_{kj} ; j=2,3,...,n \end{cases}$$
(3.5-8)

onde j<sub>o</sub> = maior valor entre (j-m+1) e 1. retrosubstituição:

$$x_j = y_j/d_{jj}$$
;  $j=1,2,...,n$  (3.5-9)

$$x_i = x_i - l_{ij} x_j$$
;  $i=j_0, j_0+1, ..., j-1$  (3.5-10)  
onde  $j_0 =$  maior valor entre  $(j-m+1) = 1$ .  
para  $j=n, n-1, ..., 2$ 

Pode-se também utilizar a parte inferior da matriz A, se for adotada , ao invés da expressão (3.5-1), a expressão (3.5-11), como na referência 47, conduzindo a expressões similares.

$$\underline{A} = \underline{L} \underline{D} \underline{L}^{\mathsf{t}} \tag{3.5-11}$$

O número de operações realizadas na tripla decomposição é  $n^3/6+n^2/2+3n/2$  para a decomposição e  $n^2-2n$  para as substituições, num total de  $n^3/6+3n^2/2-n/2$  operações (ver Anexo III).

No entanto as expressões (3.5-6) e (3.5-7) não são de aplicação direta recomendada, mas sim com modificações propostas por MONDKAR e POWELL<sup>33</sup>. A modificação consiste em se realizar a divisão por  $d_{ii}$ , na expressão (3.5-7). apenas durante o cálculo de  $d_{jj}$ , pela expressão (3.5-6). Ficamos então com as seguintes operações

$$a_{ij}^{i-1} = a_{ij} - \sum_{\substack{k=j_0 \\ j-1}}^{1} a_{kj}^{k-1}; i=j_0+1, \dots, j-1$$
 (3.5-12)

$$d_{jj} = a_{jj} - \sum_{k=j_0}^{J-1} a_{kj}^{k-1} k_{j}$$
(3.5-13)

onde 
$$l_{kj} = a_{kj}^{k-1}/d_{kk}$$
 (3.5-14)

sendo que a expressão (3.5-14) é efetuada junto com a (3.5-13), e o coeficiente  $l_{kj}$  pode ocupar a posição de memoria de  $a_{kj}^{k-1}$ , assim que o produto na expressão (3.5-13) seja calculado. Estas operações de decomposição são chamadas de <u>Redução</u> <u>de</u> <u>Crout</u> <sup>33</sup> e tem número de operações igual ao do método de eliminação. Para matrizes banda simétrica temos, para a decomposição  $n^3(3k^2-k^3)/6+n^2(k^2/2-k/2)$ nk/6 operações, e para as substituições  $n^2(2k-k^2)+n(k-2)$ . Para as matrizes cheias simétricas tem  $n^3/6-n/6$  e  $n^2-n$ , respectivamente (ver Anexo III).

Para matrizes esparsas com linha de perfil por colunas pode-se usar a Redução de Crout, sendo necessário apenas a parte superior da matriz A. Para isto, modifica-se as expressões (3.5-12) a (3.5-14), e (3.5-8) a (3.5-20) de acordo com o que foi feito no item 3.4. Então teremos Decomposição:

$$a_{ij}^{i-1} = a_{ij} - \sum_{k=k_0}^{1-1} k_i a_{kj}^{k-1}; i=N_j+1, N_j+2, \dots j-1$$
 (3.5-15)

onde  $k_0 = \text{maior valor entre } N_i \in N_j$ 

$$d_{jj} = a_{jj} - \sum_{k=N_j}^{j-1} a_{kj}^{k-1} l_{kj}$$
(3.5.16)

onde 
$$l_{kj} = a_{kj}^{k-1} / d_{kk}$$
 (3.5-17)

Substituição avante :

$$y_{1} = b_{1}$$
  

$$y_{j} = b_{j} - k_{k}^{\Sigma} k_{0} y_{k}^{-1} k_{j} ; j = N_{b} + 1, N_{b} + 2, ... n$$
(3.5-18)

onde  $k_0 = maior valor entre N_b e N_i$ 

sendo  $\mathrm{N}_{\mathrm{b}}$  a coluna do primeiro coeficiente não nulo do vetor independente. retrosubstituição :

$$x_j = y_j/d_{jj}$$
;  $j = N_b, N_b+1, \dots n$  (3.5-19)

 $x_{i} = x_{i} - 1_{ij} x_{j}$ ;  $i = N_{j}, N_{j} + 1, \dots j - 1$  (3.5-20)

Aplicada para j=n,n-1,...1

O número de operações realizadas na Redução de Crout para matriz esparsa com linha de perfil por colunas depende dos valores N<sub>j</sub>, para cada coluna, e estão apresentados no Anexo III. Quanto ao armazenamento na memória, pode-se obter economia considerável não se armazenando os coeficie<u>n</u> tes nulos externos, como se verá no item seguinte. A linha de perfil por c<u>o</u> lunas para matrizes simétricas também é conhecida por linha "skylin<u>e</u>".

#### 3.6 - Armazenamento da matriz dos coeficientes

#### 3.6.1 - Armazenamento em memoria primária

Considerando a matriz dos coeficientes simétrica, e com padrão de esparsidade conhecido, e de acordo com os algoritmos de solução vistos em 3.5, tem-se que é suficiente armazenar na memória os coeficientes de uma das partes triangulares, inferior ou superior, e apenas aqueles que não são nulos, ou que se tornam não nulos durante o processo de solução.

Foram vistosanteriormente os diversos tipos de padrões de distribuição para os coeficientes não nulos, e na figura 3.1-1 mostrou-se uma matriz esparsa típica, na qual pode-se assinalar um comprimento de semibanda m, para além do qual so existem coeficientes nulos.

Por outro lado, a maioria dos computadores pode tratar de matrizes como arranjos de uma dimensão (Nx1), ou duas dimensões (NxN). Surgem, assim, vários esquemas de armazenamento, que procuram não armazenar o maior número de coeficientes nulos externos, isto é, coeficientes nulos que não são modificados durante a solução. Para matrizes simétricas, exemplificada com a da figura 3.1-1, tem-se os seguintes esquemas de armazenamento:

(1) retangular por linhas. Arranjo nxm, como mostra a figura 3.6-1.

(2) retangular por colunas. Arranjo mxn, como mostra a figura3.6-2.

(3) armazenamento compactado por linhas, somente da parte superior. Arranjo unidimensional de comprimento variável.

(4) armazenamento compactado por colunas, somente da parte superior. Arranjo unidimensional de comprimento variável.



FIGURA 3.6-1 - Armazenamento retangular por linhas



FIGURA 3.6-2 - Armazenamento retangular por colunas.

O esquema (1) tem sido o mais utilizado<sup>4,57</sup>, porque é fácil implantação e é conveniente se pensar em termos de uma equação por linha. Para ma trizes esparsas, entretanto, os esquemas compactos têm óbvias vantagens para solução em memória primária, visto que utilizam estritamente o espaço necess<u>ã</u> rio aos valores indicados pelo perfil da matriz decomposta L. A escolha do e<u>s</u> quema a ser usar depende do algoritmo utilizado e da forma de acesso ã palavra do computador . Preferencialmente, o algoritmo utilizado deve ter em conta a forma de acesso do computador .

Para o algoritmo de decomposição em que se percorra a matriz por c<u>o</u> lunas, os esquemas (2) e (4) são os mais adequados . Considerando a questão de redução de ocupação de memória, o esquema (4) é mais conveniente que o es quema (3), pois o esquema compacto por colunas geralmente requer menos memó ria que o esquema por linhas , porque coeficientes nulos no meio de uma linha podem não ser armazenados , caso acima deles - isto é, na mesma coluna - só <u>e</u> xistam coeficientes nulos, como foi visto em 3.4 .

Entende-se por montagem da matriz dos coeficientes o cálculo, e o armazenamento na estrutura de dados, de cada coeficiente não nulo desta matriz . Para cada um dos esquemas de armazenamento descritos acima, a matriz dos coeficientes, representando as características de comportamento do siste ma que se está resolvendo, pode ser montada observando-se que a posição do coeficiente  $a_{ii}$ ,  $i \leq j$ , da matriz quadrada (figura 3.1-1) é como segue

(1) linha = i, coluna = r = j-i+1 (2) linha = r = m+i-j, coluna = j (3) posição = j-i+1 +  $i\sum_{k=1}^{j-1} C_k$ (4) posição = i - j +  $\sum_{k=1}^{j} L_k$ 

Os coeficientes com i > j não são armazenados. Os valores  $C_k \in L_k$  devem ser calculados anteriormente à montagem da matriz na forma compactada. O valor  $C_k$  é o número de coeficientes que contém a linha k da matriz L a partir do coeficiente da diagonal principal até o último não nulo, inclusive ambos. Lembrando que um coeficiente nulo da matriz A, mesmo que fora da banda da sua linha, é transformado em não nulo se está na "sombra" de alguma linha acima. Os valores  $C_k$  podem ser obtidos por  $M_k$ -i+1, onde  $M_k$  são os valores definidos no item 3.4, para o perfil por linhas.

O valor  $L_k \in o$  número de coeficientes na coluna k, entre o primeiro não nulo e o da diagonal, inclusive ambos. Os valores  $L_k$  são iguais a k-N<sub>k</sub>+1, onde N<sub>k</sub> são os valores definidos no item 3.4, para o perfil por colunas.

Os esquemas (1) e (2) podem ser usados, tanto para padrão banda, quanto para linha de perfil. O total de posições necessárias para armazenar toda a matriz em memória primária é igual a n m para os esquemas (1) e (2), e igual à soma dos  $C_k$ ( para k=1,2,...n) para o esquema (3), e igual à soma dos  $L_k$ ( para k=1,2,...n) para o esquema (4).

Então, para o esquema (4), de armazenamento compactado por colunas, um arranjo unidimensional é utilizado. As colunas são armazenadas em sequência, a partir da primeira, e são armazenados apenas os coeficientes não nulos, conforme o esquema de linha de perfil por colunas apresentado no item 3.4. O apontamento dos coeficientes no arranjo unidimensional é facilitado por um conjunto de endereços que indicam a posição do coeficiente da diagonal principal de cada coluna. Estes valores são obtidos a partir dos valores  $L_k$ , por

end(
$$a_{jj}$$
)=  $\sum_{k=1}^{j} L_k = \sum_{k=1}^{j} (k-N_k) + j$  (3.6.1-1)

#### 3.6.2 - Armazenamento com memoria secundária

Para a solução de grandes sistemas rapidamente ccorrerá que a matriz dos coeficientes não caberá na memória principal, primária, do computador. Sur ge então a necessidade de se utilizar de alguma forma de arquivos em memória secundária (fita ou disco magnético), de acesso mais lento, para armazenar a matriz dos coeficientes . Durante a modificação da matriz, e solução das equações, uma parte dos dados é transferida para a memória primária, e sobre estes dados são realizadas as operações aritméticas necessárias .

Jā hā bastante tempo tem-se algoritmos desenvolvidos para este tipo de solução de equações  $^{6,11,21,57}$  e de um modo geral estes utilizam os métodos de decomposição como apresentados aqui ou com a técnica de solução frontal  $^{19}$ . Os algoritmos baseados no método de decomposição diferem de forma fundamental apenas no modo de gerenciamento dos dados em memoria secundária. E para a solu ção de grandes sistemas de equações a diferença no tempo de processamento será substancialmente na transferência de dados entre as memorias . Note-se que "grandes sistemas" aqui abrange os sistemas cuja quantidade de dados é grande em relação à memoria primária disponível. Portanto, é um conceito totalmente dependente do equipamento utilizado .

Diversoso algoritmos jā foram propostos para gerenciar os dados em memõria secundária, desde os mais simples, que operam com blocos da matriz dos coeficientes  $^{6,21,28,31,34,40,44,47}$ , aos mais complexos que realmente gerenciam os dados, entre os quais os gerenciadores da matrizes esparsas  $^{20,25,27,51}$ , os com otimização de fluxo de dados  $^{7,39,57}$ , e os que utilizam também o conceito de subestrutura ou unidades  $^{42,43,45,52}$ .

Neste trabalho utilizamos os esquemas de subdivisão em blocos, por sua grande simplicidade e satisfatória eficiência<sup>43</sup>, como sera mostrado . É im portante crer-se que para uma utilização mais frequente necessita-se pesquisar melhor o problema da transferência de dados, sendo inevitável conhecer-se o dispositivo de memoria secundária utilizado, o gerenciador de memoria virtual do computador, caso tenha; e desenvolver procedimentos de transferência com pa râmetros baseados nas características destes dispositivos .

O esquema de divisão da matriz em blocos é bastante óbvio para o método mostrado em 3.2 . A divisão é feita diretamente na matriz dos coeficien tes ; com cada bloco contendo um determinado número de linhas. Uma partição correspondente pode ser adotada para os vetores independentes. Os blocos po dem ter tamanho fixo , em número de equações, como mostra a fi gura 3.6-3, tal como usado por WILSON et al $^{54}$ , BROOKS e BROTTON<sup>6</sup> e outros pesquisadores. Esta forma de partição se adequa melhor ao esquema de armazenamento retangular por linhas. Alternativamente o tamanho de bloco pode ser fixado em número de colunas no bloco, como mostra a figura 3.6-4, tal como usado por JENSEN e PARKS<sup>21</sup> e outros pesquisadores.

Os blocos podem ser formados utilizando os esquemas de armazenamento compactado, Neste caso o tamanho do bloco é fixado em posições de memória e o número de equações existentes no bloco é variável<sup>34</sup>.

Em todos estes casos, a memória disponível limitará o tamanho dos blocos, e o tamanho dos problemas analisados é limitado a que pelo menos duas equações estejam na memória ao mesmo tempo. Nos algoritmos que separam a matriz em submatrizes, ou unidades esta limitação se refere a duas unidades, ou submatrizes. É óbvio que para uma mesma quantidade de memória principal, o esquema compactado resultará em menor, ou no máximo o mesmo, número de blocos para a matriz.

Apesar de o armazenamento compactado resultar em menos operações aritméticas,para grandes sistemas de equações este ganho é bem menos sensível que o devido às transferências de dados entre as memórias. Neste caso um esquema eficiente de transferência resultará em mais ganho que a compactação, que realmente é mais vantajosa para sistemas que são resolvidos totalmente em memória primária.



matriz dos coeficientes

vetores independentes

FIGURA 3.6-3 - Divisão em blocos por linhas.



matriz dos coeficientes

vetores independentes

#### FIGURA 3.6-4 - Divisão por blocos em colunas.

A matriz dos coeficientes pode ainda ser armazenada através de um esquema esparso, isto é, que armazena apenas submatrizes não nulas, e submatrizes são transferidas entre as memórias. Devido à complexidade do gerenciamento dos dados nesta forma, esta somente é utilizada quando é bastante vantajosa e se dispõe de técnicas eficientes <sup>20,26,27,51</sup>.

A questão da eficiência na transferência de dados depende de dois aspectos distintos, quais sejam, a forma como se projeta o algoritmo de solução, e a forma de transferência da memória secundária. Para os esquemas em blocos, o primeiro aspecto diz respeito a como se opera com os blocos nas operações sobre a matriz dos coeficientes e na solução das equações. Muitos algoritmos diferentes têm sido utilizados e basicamente operam da seguinte forma. A memória primária disponível para a matriz é separada em duas partes iguais. Os blocos da matriz estão em arquivo em dispositivo secundário de armazenamento. Nas operações sobre a matriz sempre dois blocos estão na memória simultaneamente, um designado de bloco <u>principal</u> e o outro de bloco <u>subordinado</u>. Com dois blocos na memória as operações aritméticas são realizadas. O restante da memória é usado para os vetores independentes. Desta forma as operações são feitas sucessivamente em todos os blocos. O segundo aspecto diz respeito à forma de acesso aos arquivos em memória secundária. Este pode ser sequencial ou direto (aleatório). Qual é a melhor depende da sequência de operações de leitura e gravação sobre os dados, definida pelo algoritmo de solução. Neste trabalho adotou-se acesso aleatório, exceto, apenas, para os arquivos que realmente sejam acessados em sequência. Quanto aos arquivos de acesso aleatório, deve-se considerar a utilização de parte da memória primária para a transferência dos dados, parte esta que é denominada usualmente de "buffer". Isto pode ser feito para otimizar a relação quantidade de dados transferidos por número de leituras, e normalmente é usado para discos magnéticos, sendo seu dimensionamento dependente do sistema usado. Para utilização mais frequente, um melhor uso dos arquivos aleatórios deve ser pesquisado<sup>39</sup>.

#### 3.7 - Algoritmos de solução com memória secundária

## 3.7-1 - Armazenamento retangular

Conforme o exposto no item anterior, baseado nos esquemas das figuras 3.6-3 ou 3.6-4, um algoritmo de solução com o método de eliminação é facilmente obtido,notando-se que quando um determinado bloco está na memoria primária podemos realizar a eliminação da parte inferior da matriz para as equações deste bloco, aplicando as expressões (3.2-4) a (3.2-7), ou as suas modificadas para matrizes esparsas. Este bloco será chamado de <u>bloco</u> <u>principal</u>. E para a eliminação nas equações dos blocos seguintes, que estiverem na "sombra" de equações do bloco principal, necessitamos de coeficientes do bloco principal. Estes blocos serão chamados de <u>blocos subordinados</u>, e serão trazidos à memoria primária para a eliminação.

Para matrizes banda, teremos um procedimento de eliminação ou triangularização da matriz como a seguir; onde: m é o comprimento da semibanda;  $\overline{k}$  indica o bloco principal, que contém as equações q a r, num total de b equações; s indica o número total de blocos; e  $\ell$  indica o bloco subordinado, iniciando com  $\ell=\overline{k}+1$ . Neste caso os blocos são de tamanho fixo (b equações), conforme a figura 3.6-3.

Procedimento para solução:

- 1. Transfere o primeiro bloco para a memoria primaria. É o primeiro bloco principal  $(\overline{k=1})$ .
- 2. Elimina a parte inferior das equações q+1 a r do bloco principal, aplicando as expressões (3.4-1) e (3.4-2) para k iniciando em q até r-1, e k<sub>o</sub> = menor valor entre k+m-1 e r. Altera-se as equações correspondentes nos vetores independentes, expressões (3.4-3) e (3.4-4).
- 3. Copia o bloco principal para arquivo (memória secundária).
- 4. Se este é o último bloco (k=s), encerrada a eliminação.
- 5. Transfere o próximo bloco para a memória primária. É o primeiro bloco subordinado (l=k+1).
- 6. Elimina as incógnitas q+1 a r nas equações do bloco subordinado, aplicando as expressões (3.4-1)e (3.4-2) para k iniciando no maior valor entre q+b(l-k)-m+1 e q, até r, e i variando de q+b(l-k) até k, sendo k = menor valor entre k+m-1 e r+b(l-k). Altera as equações correspondentes nos vetores independentes, expressões (3.4-3) e (3.4-4).
- Transfere o bloco l (subordinado) para arquivo. Se este é o último bloco (l=s), vai-se ao passo 9.
- 8. Se a equação r+m-1 pertence ao bloco l, isto é, se r+m-1 é menor que r+b(l-k), não há mais blocos subordinados ao bloco k. Neste caso vai-se ao passo 9. Em caso contrário, transfere o próximo bloco (l incrementado de 1) para a memória primária, e retorna ao passo 6. Este é o novo bloco subordinado.
- Transfere o próximo bloco (k incrementado de 1) para a memoria primária, e retorna ao passo 2. Este é o novo bloco principal.

Esquematicamente tem-se o procedimento na figura 3.7-1. Neste caso as expressões (3.4-1) a (3.4-4) devem ser modificadas para simetria (ver item 3.5). Observe-se que à exceção do primeiro bloco, os demais quando se tornam blocos principais jã estão parcialmente modificados; portanto quando um bloco subordinado é transferido para arquivo, substitue o bloco original. Para os arquivos de acesso sequencial, esta substituição, após a leitura do bloco, implica em uma operação de retorno ("basckspace"), e neste caso é mais conveniente usar-se arquivos de trabalho que conterão os blocos subordinados modificados (passo 7)<sup>54</sup>. Desta forma o arquivo com a matriz original serã de leitura sequencial. Também um alguns computadores, um retorno após uma leitura, em arquivos sequenciais, é uma operação não executável. Se um novo arquivo for criado para conter a matriz modificada, L, este contera os blocos principais modificados (passo 3) e sera de gravação sequencial.



(1) Bloco principal  $(\bar{k})$ ; coeficientes modificados no passo 2;

(2) Bloco ja modificado; proximo bloco principal;

(3) Bloco subordinado (L): coeficientes modificados no passo 6;

(4) Ultimo bloco subordinado.

FIGURA 3.7-1 - Esquema para eliminação em blocos.

O número de blocos subordinados a cada bloco depende da semibanda das equações dos blocos, e pode ser constante, quando a semibanda é constante no bloco, ou depender do bloco para os esquemas com semibanda variável (banda por blocos ou linha de perfil). Cada bloco deve conter pelo menos uma equação. Para semibanda o número de leituras, que é inual ao de gravações, em arquivo, é igual a  $s(t+1)-(t^2+t)/2$ , onde t é o número de blocos subordinados por bloco. Cada bloco quando modificado é transferido para arquivo. Este esquema é muito conhecido e foi proposto por diversos autores<sup>6</sup>,<sup>21</sup>,<sup>31</sup> 32,40,44, inclusive utilizado na rotina SESOL do conhecido programa SAP IV <sup>3</sup>, <sup>54</sup>, com o esquema de semibanda em armazenamento retangular.

Pode-se adotar este esquema por blocos, também para os alcoritmos de solução por decomposição. No entanto, uma modificação importante pode ser feita levando-se em conta que nos algoritmos de decomposição apresentados (ver 3.3 a 3.5) cada coeficiente é modificado, devido aos anteriores, em uma única expressão, ou passo. Esta modificação foi proposta por RECUERO e  $GUTIERREZ^{44}$ , e torna o algoritmo bem mais eficiente. Nesta forma, o bloco principal passa a ser o que tem coeficientes que estão sendo modificados. O bloco principal uma vez transferido para a memoria primária so é transferido de volta para arquivo após estar com todos os coeficientes modificados. O número de leituras em arquivo é igual ao do algoritmo anterior, mas o número de gravações é drasticamente menor, sendo igual a s ( número de blocos). O total de transferências fica sendo  $s(t+2)-(t^2-t)$ , onde t é o número de blocos subordinados a cada bloco principal. Esta modificação pode ser adotada tanto com o método de decomposição como com o de eliminação. Aqui usamos com o metodo de decomposição, para matrizes banda simétricas, expressões (3.5-6) a (3.5-10), ja considerando a divisão em blocos por colunas (ver figura 3.6-4). Portanto q e r indicarão as colunas do bloco principal. O procedimento de solução, então seria:

- Transfere o primeiro bloco para a memoria primaria. É o primeiro bloco principal (K=1). Vai ao passo 5.
- 2. Tranfere o primeiro bloco subordinado (l=k-t) para a memória primária.
- 3. Modifica os coeficientes do bloco principal, colunas q a r, devido aos coeficientes do bloco subordinado, linhas q-b(k-l) a r-b(k-l). Para isto, aplica-se as expressões (3.5-6) e (3.5-7), e a expressão (3.5-8) aos blocos dos vetores independentes correspondentes. Se este é o último bloco subordinado (l=k-1) salta para o passo 5.
- Transfere o próximo bloco subordinado (incrementa l de 1) para a memória primária e retorna ao passo 3.
- Modifica os coeficientes do bloco principal, colunas q+1 a r, devido aos do bloco principal, linhas q a j-1, aplicando as expressões (3.5-6) · a (3.5-8).
- 6. Transfere o bloco principal (k) para arquivo em memoria secundária. Se este é o último bloco (k=s) a decomposição está encerrada. Em caso contrário transfere o próximo bloco (incrementa k de 1) para a memoria principal. Este é o novo bloco principal. Retorna ao passo 2.

Esquematicamente tem-se o algoritmo na figura 3.7-2, onde também está mostrada a influência de cada bloco subordinado no bloco principal

52



(1) bloco principal:

regiões: A - modificada devido ao bloco subordinado (4):

B - modificada devido ao bloco subordinado (3);

C - modificada devido ao bloco subordinado (2);

D - modificada devido aos coeficientes das regiões A,B e C.

# FIGURA 3.7-2 - Esquema para decomposição em blocos modificado .

Para os vetores independentes uma divisão em blocos equivalente a da matriz dos coeficientes foi adotada, como pode ser visto nas figuras 3.7-1 e 3.7-2. Um bloco dos vetores independentes é transferido para a memória primária junto com o correspondente da matriz, podendo estar no mesmo arquivo, ou em outro. Normalmente os vetores independentes estão em outro arquivo, porque são montados em separado. Meste caso a decomposição dos vetores é feita simultaneamente com a da matriz, e a memória disponível deve comportar dois blocos da matriz e dois dos vetores independentes. Mas a decomposição dos vetores pode ser feita após a da matriz, quando então seriam necessários dois blocos dos vetores e um bloco da matriz de uma vez na memória, como mostra a figura 3.7-3. Um bloco da matriz ocuparia metade da memória disponível, e o restante seria para os dois blocos dos vetores, um principal e o outro subordinado. O número de vetores independentes que podem ser resolvidos simultaneamente é limitado, então, para que dois blocos ocupem metade da memória disponível, sendo que normalmente este número é bastante grande. Neste esquema, em um passo, mantém-se um bloco da matriz na memória primária, junto com o bloco principal, e todos os blocos subordinados afetados são modificados, um de cada vez.



 (1): bloco da matriz necessário para a modificação dos blocos subordinados devido ao bloco principal (2).

# FIGURA 3.7-3 - Esquema para decomposição dos vetores independentes em blocos.

Entretanto os vetores independentes geralmente possuem bem menos colunas do que o permitido no esquema anterior, de modo que dois outros esquemas podem ser adotados. O primeiro consiste em armazenar na memória primária todos os blocos subordinados dos vetores, necessários em cada passo (ver figura 3.7-3). Esta restrição não se torna muito severa para os casos normais, e também foi adotada na rotina SESOL<sup>3,54</sup>. A montagem da matriz e dos vetores deve ser realizada de modo a garantir a condição acima. Este leva a bem menos transferências que o anterior.

Um segundo esquema pode considerar que um ou mais vetores completos estejam na memória primária. E a cada passo da decomposição dos vetores, todas as linhas destes seriam modificadas de acordo com o bloco da matriz existente na memória primária. Neste esquema o número de equações do sistema é limitado a que pelo menos um vetor independente esteja na memoria primária, junto com um bloco da matriz, o que também não é uma restrição muito severa.

Para a retrosubstituição nos vetores independentes, qualquer um dos esquemas descritos para a substituição avante pode ser adotado. Em cada passo teremos na memória primária um bloco da matriz dos coeficientes. Na retrosubstituição a ordem das operações é inversa, sendo que o primeiro bloco principal será o último bloco dos vetores independentes, junto com o último bloco da matriz.

Consideremos dois exemplos como comparação entre os esquemas apresentados, quais sejam: (a) substituição avante nos vetores independentes simultânea com a redução da matriz; substituição nos vetores independentes após a redução da matriz, com (b) dois blocos dos vetores independentes na memória primária; (c) em cada passo, todos os blocos de vetores subordinados na memória primária simultaneamente e (d) os vetores independentes completos na memória primária. Como primeiro exemplo, seja um sistema de 900 equações (<u>n</u>) e semibanda igual a 150 (<u>m</u>), para uma memória primária disponível de 40000palavras, portanto cerca de 3 vezes menor que a memória necessária (135.000). Sendo <u>b</u> o número de equações por bloco da matriz, <u>s</u> o número de blocos, <u>p</u> o número de vetores independentes que podem ser resolvidos simultaneamente, e <u>t</u> o número máximo de blocos subordinados a um bloco principal, teremos, para os quatro esquemas (os resultados estão apresentados na tabela 3.7-4),

a)  $b(m+p) \leq 20.000$ 

b) bm ≤ 20.000 bp ≤ 20.000 → p=m c) bm ≤ 20.000

 $t = menor inteiro \leq m-1$ 

 $P \le \frac{m}{t+1}$ d)  $bm \le 20.000$  $pn \le 20.000$ 

Em um segundo exemplo tomemos o mesmo sistema de equações (900x150), com uma memória primária disponível de 20.000 palavras. Os resultados estão na tabela 3.7-5

b

n = 900, m = 150, m = m = 40.000

esquema	número de equações por bloco ( <u>b</u> )	número de blocos ( <u>s</u> )	nūmero de vetores independentes ( <u>p</u> )
(a)	129	7	4
	117	8	20
	100	9	50
(b)	133	7	150
(c)	133	7	50 (t=3)
(d)	133	7	22

TABELA	3.7-4	-	Comparação	entre os	esquemas	de	solução	com
			memória se	cundária.	exemplo	1		

esquema	número de equações por bloco ( <u>b</u> )	número de blocos ( <u>s</u> )	número de vetores independentes ( <u>p</u> )
(a)	64	14	б
	60	15	16
	56	16	28
(b)	66	14	150
(c)	66	14	37 (t=3)
(d)	66	14	11

n = 900, m = 150, memoria = 20.000

TABELA 3.7-5 - Comparação entre os esquemas de solução com memória secundária. exemplo 2

Outros algoritmos foram desenvolvidos, que não utilizam uma divisão estabelecida na matriz, e a transferência de dados é feita equacão por equação<sup>39,44,46</sup>. Nestes casos a memoria utilizada pode ser toda a disponível, como para os algoritmos chamados de "slidding blocks"<sup>46</sup>, ou fixada em função da largura de semibanda, por t.m, onde t é uma constante (constante de memoria), podendo ser menor ou igual a 1, como usado por PAO<sup>39</sup>, ou maior que 1. Quando a constante de memoria é maior que 1, as equações que influenciam na última equação que foi transferida para a memoria estão todas na memoria principal. SORIANG<sup>47</sup> ainda desenvolveu
um algoritmo em que a influência de um grupo de equações sobre o próximo do grupo é aplicada de forma acumulativa, isto é, os coeficientes que irão subtrair no próximo grupo são calculados e mantidos nas posições onde serão lidos, e acumulados, os próximos coeficientes. Um grupo de equações ocupa todo o espaço de memória disponível.

#### 3.7.2 - Armazenamento compactado

1

### 3.7.2.1 - Introdução

Neste item descreve-se em detalhes um dos esquemas de solução com memória secundária dos apresentados no item anterior, utilizando o armazenamento compactado. Neste esquema a memória disponível será usada para conter dois blocos da matriz dos coeficientes, durante a redução, e um bloco da matriz com os vários blocos dos vetores independentes necessários em cada passo, durante as substituições. A matriz dos coeficientes é armazenada de modo compactado por colunas, como visto no item 3.6.1 (esquema tipo 4). Os blocos da matriz possuem número de colunas variavel e necessário para que ocupem metade da memória primária disponível. Os arquivos utilizados em dispositivo de memoria secundária são de acesso direto (aleatório), e observações são feitas para uso de acesso seguencial, usado por MONDKAR e POWELL<sup>34</sup>. O registro do arquivo com a matriz dos coeficientes contém um bloco da matriz, com os coeficientes armazenados por colunas. O registro contem também, na parte final, os endereços dos coeficientes das diagonais de cada coluna (ver expressão 3.6.1-1).

Para exemplificar o procedimento de solução, seja a matriz de coeficientes da figura 3.7-6. A memoria disponível é de 60 palavras. Na figura 3.7-6 tem-se a divisão de blocos, e a indicação dos blocos subordinados a cada bloco principal tem-se na tabela 3.7-8. O número de vetores independentes analisados simultaneamente é igual a dois, devido a que caibam na memoria primária um bloco principal e todos os seus subordinados. A quantidade de colunas necessárias aos grupos de blocos de vetores independentes é indicada na tabela 3.7-8, e o máximo é 14, para os blocos 1, 2 e 3. Na figura 3.7-7 tem-se o registro do arquivo da matriz dos coeficientes do bloco 2 (segundo registro), onde aparecem indicados os campos dos coeficientes e dos endereços das diagonais.

57



FIGURA 3.7-6 - Divisão dos blocos da matriz. Exemplo.

1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
16	17	18	19	20	21	22	23					4	13	23

posições 1 a 23: coeficientes

posições 28 a 30: endereços do coeficiente da dianonal das col. 8,9,10 FIGURA 3.7-7 - Dados no registro 2 do arquivo com a matriz

dos coeficientes (bloco 2).

Bloco Principal	número de colunas	blocos subordinados	total de colunas	
1	7	-	7	
2	3	1	10	
3	4	1,2	14	
4	4	3	8	
5	2	2,3,4	13	

TABELA 3.7-8 - Características dos blocos da matriz

58

### 3.7.2.2 - Redução da matriz dos coeficientes

Durante a redução da matriz dos coeficientes, dois blocos da matriz devem estar na memória ao mesmo tempo, quais sejam o bloco principal e um bloco subordinado. Três arquivos podem ser usados, como seque:

a) arquivo NMAT, que contém os blocos da matriz dos coeficientes.

b) arquivo NRED, que contém os blocos da matriz reduzida.

c) arquivo NPIV (auxiliar), que contém os blocos de coeficientes diagonal principal, gerados durante o processo de redução.

Cada bloco principal é trazido sucessivamente para a memória, na parte A da memória, e reduzido. Para a redução cada bloco anteriormente reduzido subordinado ao bloco principal será necessário na memória. Os blocos subordinados são trazidos sucessivamente para a memória, na parte B, e as operações de redução são efetuadas (expressões 3.5-15 e 3.5-16). Para matrizes esparsamente preenchidas e originárias de uma típica numeração de malha de elementos finitos, um bloco principal p usualmente terá bem menos que p-1 blocos subordinados. Os blocos subordinados ao bloco principal p podem ser determinados pelo máximo número de coeficientes não nulos das colunas do bloco principal, chamado de <u>máxima altura efetiva</u>. A altura efetiva pode ser obtida dos endereços do coeficiente da diagonal das colunas.

Pelo esquema da figura 3.7-9 pode-se compreender que na modificação dos coeficientes do bloco principal diversas regiões distintas são formadas. Os coeficientes de cada região são modificados pelos coeficientes de sua própria região, das regiões acima, e de um bloco subordinado, diferente para cada região.

Desta forma, na modificação dos coeficientes do bloco p (figura 3.7-9), tem-se duas fases distintas de aplicação das expressões (3.5-15) e (3.5-16). Na primeira fase são modificadas as regiões A e B, aplicando-se a expressão (3.5-15), necessitando-se, então, dos blocos subordinados ao bloco p. A região A é modificada pelo primeiro bloco subordinado (s), enquanto a região B pelos demais blocos subordinados. Na expressão (3.5-15) os coeficientes a<sub>ij</sub> e a<sub>kj</sub> pertencem ao bloco principal, e o coeficiente l<sub>ik</sub> a algum bloco subordinado.

Na segunda fase, são modificados os coeficientes da região C, aplicando-se as expressões (3.5-15) e (3.5-16), necessitando apenas dos a<sub>qq</sub>

a<sub>kk</sub> arr



bloco s (subordinado) - jā reduzido; bloco p (principal) - sendo reduzido.

FIGURA 3.7-9 - Modificação dos coeficientes do bloco principal. Redução da matriz.

SCOLA DE ENCENHARIO

coeficientes do bloco principal. Entretanto a expressão (3.5-17) deve ser aplicada junto com a (3.5-16) necessitando-se dos coeficientes  $d_{kk}$ , que são coeficientes das diagonais dos blocossubordinados, que estão gravados no arquivo auxiliar NPIV. Nesta fase, ao se modificar cada região (A e B) deve-se ter na memória o bloco do arquivo NPIV correspondente. E para modificar a região C, apenas o bloco principal é usado. Após as modificações na região C, o bloco p é gravado no arquivo NRED, e os coeficientes  $d_{kk}$ são gravados no arquivo NPIV. O arquivo auxiliar NPIV foi utilizado para se reduzir o número de transferências de dados, uma vez que,nesta fase necessita-se apenas da diagonal da matriz dos coeficientes.

O processo de transferência de dados para a redução da matriz de coeficientes com a divisão de bloco indicada na figura 3.7-6 está esquematizado na figura 3.7-10. No diagrama apresentado, cada operação de transferência é indicada por <u>três dígitos</u>, o primeiro referindo-se ao bloco principal da matriz, e os outros dois ao número de sequência da operação. Por exemplo, os seguintes passos são realizados para a modificação do bloco  $A_A$ :

> passo 1: 401 - transfere A<sub>4</sub> para a memória primária. passo 2: 402 - transfere A<sub>3</sub> reduzido (A<sub>3r</sub>) para a memória primária e realiza as operações necessárias.

passo 3: 403 - transfere os coeficientes da diagonal de A<sub>3r</sub> (A<sub>3p</sub>) para a memória primária e realiza as operações necessárias. Bloco A<sub>4</sub> está reduzido.

passo 4: 404 - transfere  $\rm A_4$  reduzido ( $\rm A_{4r})$  para o arquivo para o arquivo NRED.

passo 5: 405 - transfere os coeficientes da diagonal de  $A_{4r}$   $(A_{4p})$ para o arquivo NPIV.

Pode-se notar, pelo esquema da figura 3.7-10, que o arquivo NMAT é acessado sequencialmente, não necessitando ser de acesso direto. Já os arquivos NRED e NPIV, se forem de acesso sequencial, a cada novo bloco principal, necessitam retornar ao início (REWIND), e talvez algumas operações de leituras desnecessárias devam ser feitas, por exemplo, para o bloco  $A_4$ , cujo primeiro bloco subordinado é o  $A_{3r}$ , sendo que os  $A_{1r}$  e  $A_{2r}$  devem ser pulados. Se a matriz dos coeficientes original puder ser perdida, NRED e NMAT podem ser os mesmos arquivos.



FIGURA 3.7-10 - Operações de transferência para a redução da matriz de coeficientes.

### 3.7.2.3 - Substituição avante nos vetores

Durante a substituição avante, ou redução, dos vetores independentes, pelo esquema adotado, devem estar na memoria primária o bloco principal, e todos os blocos subordinados (ver figura 3.7-3), bem como o bloco da matriz dos coeficientes correspondente ao principal. Três arquivos podem ser usados, como segue:

a) arquivo NRED, que contém os blocos da matriz reduzidos.

b) arquivo NLOAD, que contém os blocos dos vetores independen-

tes.

c) arquivo NSOL, que conterá os blocos dos vetores independentes parcialmente reduzidos.

Inicialmente o primeiro bloco de vetores independentes é transferido para a memória, na parte A, e reduzido (expressão 3.5-18).Para isto, é necessário trazer o primeiro bloco da matriz para a memoria, na parte B. Em seguida, o bloco de vetores é gravado no arquivo NSOL e um novo bloco e trazido para a memoria primaria, e colocado nas posições subsequentes ao bloco ja existente; este passa a ser o bloco principal. O novo bloco correspondente da matriz dos coeficientes é trazido para a memoria (parte B). A redução e feita, utilizando o bloco de vetores ja existente na memoria (subordinado), se necessário. Após a redução o bloco principal é gravado no arquivo NSOL, permanecendo na memória. E assim, sucessivamente, um novo bloco de vetores principal é transferido para a memoria primaria, nas posições ainda não ocupadas (parte A). Os blocos anteriores, necessários para a substituição, já estão na memoria. Ma parte B é colocado o bloco correspondente da matriz dos coeficientes. Se não houver espaço na memoria para transferir um novo bloco principal, os blocos do início da memoria (parte A) são eliminados, em número suficiente para que o novo bloco possa ser colocado no final da memoria.

Na figura 3.7-11 é apresentada a situação da memória primária ( parte A), durante a substituição avante no bloco 3 dos vetores independentes. No final da parte A situa-se o bloco principal, e além deste posições ainda podem existir para os blocos seguintes, antes de uma recolocação ser feita. No caso do bloco principal 3, o bloco 4 só poderá ser transferido com a retirada do bloco 1. A montagem da matriz de coeficientes e dos vetores independentes deve ser realizada de modo que todos os blocos dos vetores que se influenciam estejam na memória primária ao mesmo tempo. Isto é feito de modo a evitar leituras do arquivo NSOL, o que levaria a um grande número de transferências.

Um esquema de aplicação da expressão (3.5-18) ao coeficiente da linha j dos vetores independentes, pertencente ao bloco principal <u>p</u>, é apresentado na figura 3.7-12. Nesta expressão o coeficiente  $y_j$  pertence ao vetor v do bloco principal, o coeficiente  $y_k$  pertence ao vetor v do bloco subordinado <u>s</u> e o coeficiente  $l_{kj}$  pertence ao bloco p da matriz dos coeficientes. Assim, a expressão (3.5-18) é aplicada a todos os  $l_v$  vetores do bloco principal com o índice k variando do maior valor entre q,  $N_j$  e  $N_b$  até r, para o bloco s. Posteriormente, os demais blocos subordinados são considerados. E finalmente a expressão (3.5-18) é aplicada somente ao bloco principal, com k iniciando no maior valor entre v,  $N_j$  e  $N_b$ . Na aplicação desta expressão o índice j varia do maior valor entre  $N_b+1$  e t até u.



# FIGURA 3.7-11 - <u>Memoria primária (parte A) na substituição</u> avante no bloco 3.

O processo de tranferência de dados para a substituição avante nos vetores, com a divisão de blocos indicada na figura 3.7-6, está esquematizado na figura 3.7-13.

Os arquivos NLOAD e NSOL são acessados sequencialmente, como pode-se notar pelo esquema da figura 3.7-13, mas veremos no item seguinte que o arquivo NSOL terá um acesso não sequencial. Caso os vetores independentes possam ser perdidos, os arquivos NLOAD e NSOL podem ser os mesmos. Isto não é aconselhável, apenas, para o caso de os arquivos serem sequenciais, pois se fará para cada bloco a sequência leitura-retorno ("backspace")-gravação, bastante ineficiente.



bloco p (principal) - sendo reduzido;

blocos subordinados (s+1 a p-1) - jā reduzidos e estão na memõria primária.

> FIGURA 3.7-12 - Modificação dos coeficientes do bloco principal. Substituição avante nos vetores.



\* para a leitura do bloco B<sub>4</sub> é necessário eliminar o bloco B<sub>1</sub> da memória (vide tabela 3.7-8).

FIGURA 3.7-13 - Operações de transferências para substituição avante nos vetores independentes. Após a substituição avante todos os coeficientes dos vetores independentes devem ser divididos pelo coeficientes da diagonal da mesma linha (expressão 3.5-19). Isto é feito trazendo sucessivamente, e um por vez, os blocos do arquivo NPIV, que contém a diagonal, e os blocos do arquivo NSOL, com os vetores independentes reduzidos. A divisão é efetuada, e o bloco de vetores é transferido de volta ao arquivo NSOL, ã exceção do último que pode permanecer na memória, para iniciar a retrosubstituição, ou substituição inversa. Caso o arquivo NSOL seja de acesso sequencial, para se evitar operações excessivas de retorno ("backspace") é aconselhável utilizar um arquivo de trabalho, NTR, de acesso sequencial, que conterá os vetores independentes com a divisão efetuada, que pode ser o mesmo arquivo NLOAD, se não se necessitar dos vetores originais.

Este esquema de substituição avante é similar ao tipo B2 de MONDKAR e POWELL<sup>34</sup>, apenas que estes realizam a transferência para o arquivo NSOL somente ao se retirar os blocos do início da memória primária, e aqui a transferência é realizada assim que se completa a redução do bloco principal.

## 3.7.2.4 - Retrosubstituição nos vetores

Durante a retrosubstituição, ou substituição inversa, pelo esquema adotado, devem estar na memoria principal o bloco principal, que jã contém soluções do sistema de equações, o bloco correspondente da matriz dos coeficientes e todos os blocos subordinados ao principal. Dois arquivos podem ser usados, como segue:

a) arquivo NRED, que contém os blocos da matriz reduzidos.

 b) arquivo NSOL, que contém os blocos dos vetores independentes parcialmente modificados, e que conterá as soluções do sistema de equações.

O último bloco dos vetores (que pode já estar na memória), serã o primeiro bloco principal. O último bloco da matriz é trazido para a memória (parte B), e a substituição é feita pela expressão (3.5-20), obtendo-se o último bloco dos vetores solução, que é gravado no arquivo NSOL. Em seguida, os blocos subordinados ao bloco principal são transferidos para a memória, na sequência inversa, isto é, do penúltimo para trás, até o último bloco necessário. Devido à montagem adequada, tem-se que todos os blocos subordinados cabem na memória junto com o principal (parte A). A substituição é realizada nos blocos subordinados para as soluções obtidas no bloco principal. O bloco que precede o principal passa a ser o novo bloco principal, e o bloco correspondente da matriz é transferido para a memória primária. Este procedimento prossegue até que as soluções do primeiro bloco sejam obtidas. Quando não houver espaço para transferir para a memória primária os blocos subordinados, uma recolocação é feita passando o atual bloco principal para o início da memória. Na figura 3.7-14 é apresentada a situação da memória primária (parte A) durante a retrosubstituição do bloco 4 dos vetores independentes. No final da parte A situa-se o bloco 2, subordinado ao bloco 5, que jã foi modificado.



# FIGURA 3.7-14 - <u>Memoria primária (parte A) na retrosubstituição</u> do bloco 4.

Um esquema de aplicação da expressão (3.5-20) é apresentado na figura 3.7-15. Nesta expressão o coeficiente  $x_i$  pertence ao vetor  $\underline{v}$  do bloco subordinado <u>s</u>, o coeficiente  $x_j$  pertence ao vetor  $\underline{v}$  do bloco principal <u>p</u>, e o coeficiente  $1_{ij}$  pertence ao bloco <u>p</u> da matriz dos coeficientes. Assim a expressão (3.5-20) é aplicada a todos os  $1_v$  vetores do bloco principal com o indice i variando de  $N_j$  até j-1, e o indice j variando de u até t.

O processo de transferência de dados para a retrosubstituição nos vetores independentes com a divisão de blocos indicada na figura 3.7-6 está esquematizado na figura 3.7-16. Notando-se que as transferências iniciam pelo bloco 5, isto é, com a operação 501.



bloco p (principal) - soluções jã obtidas blocos subordinados (s a p-1) - retrosubstituição sendo feita.

FIGURA 3.7-15 - Modificação dos coeficientes do bloco principal dos vetores independentes.



\* para a leitura do bloco B<sub>1r</sub> é necessário uma recolocação na memória. São eliminados os blocos B<sub>4r</sub> e B<sub>5r</sub>.

# FIGURA 3.7-16 - Operações de transferência para a retrosubstituição dos vetores independentes.

Para o caso de os arquivos serem sequenciais, os vetores parcialmente modificados estão em um arquivo de trabalho, NTR (ver item anterior). Tanto este arquivo, quanto o arquivo com a matriz dos coeficientes, NRED, serão transferidos para a memoria primária do fim para o começo, exigindo necessariamente operações de retorno ("backspace"). Para o arquivo NSOL, sendo sequencial, é conveniente gravá-lo em ordem inversa, isto é, com o bloco 5 (último) no início, evitando mais operações de retorno<sup>34</sup>.

### 3.8 Matrizes com coeficientes complexos

Como foi exposto no item 2.2.3, é possível formular o problema de sistemas lineares sob ação de excitações dinâmicas permanentes de forma a produzir um sistema de equações lineares onde as matrizes são de coeficientes complexos. Neste item, estudaremos os algoritmos baseados nos anteriores para esta situação.

Seja, portanto, o sistema de equações de coeficientes complexos simultaneas, de ordem n, representado por

 $\underline{M} \quad \underline{Z} = \underline{N} \tag{3.8-1}$ 

onde a matriz M é igual a A + iB, e as matrizes colunas Z e N são iguais a X + iY e C + iD, respectivamente, os vetores solução e dos termos independentes. As matrizes A,B,X,Y,C e D são de coeficientes reais e i representa a unidade imaginária (i= -1).

Os métodos para inversão da matriz M, e consequente solução do sistema da equação (3.8-1), se dividem em duas grandes classes:

(1) inversão direta usando aritmética complexa, e

(2) inversão indireta usando aritmética real e expressões equivalentes.

Para o caso da inversão em aritmética complexa, se o linguagem de programação não possui tratamento de variáveis complexas, que é o caso da maioria dos minicomputadores, subrotinas podem ser construídas, com razoáveis simplicidade e eficiência.

Neste trabalho fizemos uma pequena comparação entre diversos métodos das duas classes mencionadas. Para a comparação com as rotinas de aritmética complexa, usou-se a tabela 3.8-1, de relações de equivalência.

Desta forma, a solução do sistema de equações (3.8-1) que requer da ordem de n<sup>3</sup>/3 operações complexas, terá a equivalência à ordem de n<sup>3</sup> operações reais. A ocupação de memória para as matrizes de (3.8-1) é de 2n<sup>2</sup>+2n palavras. A matriz Z ocupa a mesma posição da matriz N e cada coeficiente complexo ocupa duas posições de memória.

O sistema de equações (3.8-1) pode ser escrito na forma

$$(A + iB) (X + iY) = (C + iD)$$
 (3.8-2)

Efetuando-se as operações matriciais e iqualando-se as partes real e imaginária, teremos duas equações matriciais que podem ser escritas na forma<sup>57</sup>

$$G W = H = \begin{bmatrix} A & -B \\ B & A \end{bmatrix} \left\{ \begin{array}{c} X \\ Y \\ \end{array} \right\} = \left\{ \begin{array}{c} C \\ D \\ \end{array} \right\}$$
(3.8-3)

onde temos, agora, um sistema de coeficientes reais de ordem 2n, cuja solução requer da ordem de 8n³/3 operações. A inversa da matriz M pode ser obtida pela solução do sistema

$$\begin{bmatrix} A & -B \\ B & A \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P \\ Q \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} I \\ Q \end{bmatrix}$$
(3.8-4)

onde I  $\tilde{e}$  a matriz identidade e O a matriz nula, sendo a inversa dada por

$$M^{-1} = P + iQ$$
 (3.8-5)

A obtenção da inversa desta forma requer da ordem de 7n<sup>3</sup> operações, contrastando com n<sup>3</sup> para as matrizes A ou <u>B</u> isoladamente e 8n<sup>3</sup> para a matriz <u>M</u> com aritmética complexa. Existem fórmulas alternativas que diminuem cerca de 40% na quantidade de operações na inversão e que exigem apenas a determinação de <u>A</u><sup>-1</sup> ou <u>B</u><sup>-156</sup>. Outros métodos existem que requerem apenas que a inversa de M exista, trabalhando com matrizes derivadas de A e B<sup>56</sup>.

Para a solução do sistema da equação (3.8-3) estas formulas alternativas não resultam em redução de operações, mas exclusivamente em redução da utilização de memória, desde que este uso seja bem organizado. O sistema (3.8-3) ocupa  $4n^2+2n$ posições de memória. Com a formulação a seguir necessitaremos de  $3n^2+2n$ . Assim, podemos escrever (3.8-3) como 20,54

Sendo A uma matriz não singular, podemos obter Y da segunda equação de (3.8-6), fornecendo

$$\underline{Y} = \underline{A}^{-1}(\underline{D} - \underline{B}\underline{X})$$
 (3.8-7)

substituindo a expressão (3.8-7) na primeira equação de (3.8-6) teremos

$$\underline{X} = (\underline{A} + \underline{B}\underline{A}^{-1}\underline{B})^{-1}(\underline{C} + \underline{B}\underline{A}^{-1}\underline{D})$$
(3.8-8)

Definindo as matrizes

$$\underline{V} = \underline{A}^{-1} \underline{D}$$

$$\underline{F} = \underline{A}^{-1} \underline{B}$$
(3.8-9)

a expressão (3.8-7) fica

Y = V + FX (3.8-10)

e definindo as matrizes

$$\frac{E}{V} = \frac{A}{C} + \frac{BF}{BV}$$
(3.8-11)  
$$\frac{E}{V} = \frac{A}{C} + \frac{BV}{BV}$$

a expressão (3.8-8) fica

$$X = E^{-1}U$$
 (3.8-12)

A solução então seria feita em quatro passos: 1 - obtenção de V e F do sistema de equações

$$\underbrace{A} \begin{bmatrix} F \\ V \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} B \\ D \end{bmatrix}$$
(3.8-13)

onde B e D estão acopladas no vetor independente. 2 - obtenção de E e U a partir das expressões (3.8-11). 3 - obtenção de X a partir do sistema de equações

> EX = U (3.8-14) 4 - obtenção de Y pela expressão (3.8-10)

A quantidade de operações para a solução através destas expressões é da ordem de  $8n^3/3$ . Para a solução por este procedimento necessitaremos manter na memória simultaneamente as matrizes A, B, F, C e D. As matrizes U e X ocuparão o lugar de C, as matrizes V e Y o lugar de D e a matriz E o lugar de A. Totalizando portanto  $3n^2+2n$ . Uma outra formulação alternativa reduz a utilização da memória para  $2n^2+2n$ . Definindo a matriz H como

$$f = E^{-1} + E$$
 (3.8-15)

a matriz E poderá ser obtida por

$$E = B(E^{-1} + E) = BH$$
 (3.8-16)

e definindo

$$\underline{\Gamma} = \underline{B}^{-1}\underline{C} \qquad (3.8-17)$$

o sistema (3.8-14) ficará

$$HX = T + V = U$$
 (3.8-18)

No primeiro passo, agora, a matriz E ocupará a posição da B. E no segundo passo obteremos E<sup>-1</sup> e em seguida H, T e U. Mas para a obtenção da matriz T usaremos

$$\underline{T} = \underline{F}^{-1} \underline{S}$$
 (3.8-19)

onde

$$\underline{S} = \underline{A}^{-1}\underline{C} \qquad (3.8-20)$$

que também será obtida no primeiro passo. A matriz  $\underline{E}^{-1}$  ocupará o lugar da <u>A</u>, e as matrizes <u>S</u>, <u>T</u> e <u>U</u> o lugar da <u>C</u>.

Para o caso em que as matrizes são simétricas, podemos ter reduções na quantidade de operações nos procedimentos descritos. Para a solução de sistemas com matrizes complexas simétricas teremos da ordem de n<sup>3</sup>/6 operações complexas. Usando a tabela 3.8-1, teremos da ordem de n<sup>3</sup>/2 operações reais. No caso das matriz M ser simétrica, as matrizes A e B também o serão, mas a matriz expandida G, da equação (3.8-3),não será.

operação complexa	equivalência com operações reais						
adição	2 adições						
produto	3 produtos + 5 somas						
divisão	3 prod. + 3 somas + 3 div.						

# TABELA 3.8-1 - <u>Equivalência entre as operações</u> complexas e reais

No entanto, podemos reescrever o sistema (3.8-3) na

forma

$$\begin{bmatrix} -\frac{B}{A} & \frac{A}{B} \\ \frac{A}{Z} & \frac{B}{Z} \end{bmatrix} \left\{ \frac{Y}{X} \right\} = \left\{ \frac{C}{D} \right\}$$
(3.8-21)

onde teremos uma matriz real de ordem 2n simétrica, e cuja solução do sistema requer da ordem de 4n<sup>3</sup>/3 operações. A solução pelas formulações alternativas das expressões (3.8-7) e (3.8-8) requer da ordem de  $4n^3/3$  operações. A memória requerida é a mesma para a solução por aritmética complexa, ou pela formulação alternativa, e é igual a  $n^2+3n$  posições. Jã para a equação expandida (3.8-11) teremos  $2n^2+3n$  posições, da ordem do dobro da anterior.

Para matrizes simétricas em formato banda, temos para a solução de sistemas de equações complexas da ordem de n(m²/2+2m) operações complexas (ver Anexo III), onde m é a largura da semibanda. Usando-se a tabela 3.8-1 teremos da ordem de n(2m²+8m) operações reais. A matriz real expandida <u>G</u>, da

equação (3.8-21) terá semibanda de largura n+m, e será grandemente esparsa internamente, tendo o aspecto da figura 3.8-2, onde a parte hachureada representa os coeficientes não nulos.



# FIGURA 3.8-2 - <u>Padrão</u> <u>de armazenamento da matriz</u> expandida <u>G</u>, banda simétrica.

Podemos, entretanto, diminuir a semibanda da matriz G, reordenando as equações do sistema (3.8-21). Se introduzirmos as submatrizes

$$\underbrace{\underbrace{C}_{ij}}_{a_{ij}} = \begin{bmatrix} -b_{ij} & a_{ij} \\ a_{ij} & b_{ij} \end{bmatrix}; \underbrace{\underbrace{W}_{i}}_{i} = \begin{cases} y_{i} \\ x_{i} \end{cases}; \underbrace{\underbrace{H}_{i}}_{i} = \begin{bmatrix} c_{i} \\ d_{i} \end{bmatrix} (3.8-22)$$

teremos o sistema na forma

$$\underline{C}\underline{W}^* = \underline{H}^* \tag{3.8-23}$$

onde a matriz C contém as submatrizes  $C_{ij}$ ,  $W^*$  contém as submatrizes  $W_i^*$  e  $H^*$  contém as submatrizes  $H_i$ . Desta forma a semibanda da matriz C será de largura 2m+1, onde m é a largura da semibanda das matrizes A e B. A solução do sistema (3.8-23) requer então da ordem de 4n(m<sup>2</sup>+3m) operações. Quanto ao armazenamento teremos 2nm+2n posições para o sistema complexo com matriz simétrica banda. Para o sistema expandido da equação (3.8-22) teremos 4nm+2n posições de memória.

Para grandes sistemas de equações com coeficientes complexos as técnicas de utilização de memoria secundária descritas em 3.7 podem ser usadas. Apenas há que se salientar que a utilização da matriz real expandida dobra a ordem do sistema de equações, e dobra a memoria necessária. Quando se utilizam as formulas alternativas (3.8-7) e (3.8-8) será necessário realizar mais de uma vez a solução de sistemas de equações reais e também inversão de matriz e produtos de matrizes, o que acarretará mais transferências entre a memoria principal e a secundária, possivelmente em maior número que os métodos anteriores.

Podemos concluir então que de um modo geral, e principalmente para o objetivo deste trabalho, é vantajoso resolver o sistema de equações (3.8-1) com aritmética complexa. Tal fato se justifica no menor número de operações quando as matrizes são grandes, no uso de metade da memória se comparado com o uso da matriz real expandida, e no menor número de transferências entre as memórias principal e secundária, se comparado com as fórmulas alternativas, quando se usa os algoritmos descritos em 3.7. É interessante notar o que ocorre quando a matriz  $\underline{M}$ equação (3.8-1), é real, isto é,  $\underline{B}=0$ . Pela expressão (3.8-3) vemos que o sistema fica reduzido à dois sistemas de ordem n desacoplados cuja matriz de coeficientes é a matriz A. Estes sistemas podem ser resolvidos simultaneamente em aritmética real considerando as partes real e imaginária de <u>N</u> e <u>Z</u> independentes, isto é,

$$\underline{A} [\underline{X} | \underline{Y}] = [\underline{C} | \underline{D}] \qquad (3.8-24)$$

### 4. TÉCNICAS COMPUTACIONAIS EMPREGADAS

4.1 Introdução

Através do método dos elementos finitos, na forma descri ta no item 2.2, pode-se obter a resposta permanente de sistemas lineares sujeitos a cargas com variação periodica no tempo. As técnicas computacionais utilizadas em uma análise usual com o método dos elementos finitos, as quais já estão bem desenvolvidas, podem ser empregadas para análise em quetão neste trabalho. As modificações necessárias nesta técnicas são basicamente quanto à montagem do sis tema de equações. As etapas de um programa que utilize a técnica de elementos finitos, com as alterações para análise dinâmica permane<u>n</u> te estão representadasno diagrama da figura 4.1-1.

Para a análise sob carga periódica, esta deverá ser de composta em uma soma de cargas harmônicas que serão entradas nas di versas análises (ver 2.1.3) . O procedimento numérico para ontenção destas cargas harmônicas, chamado Transformada Rápida de Fourier , será descrito no item 4.3 . As análises realizadas para cada harmônico fornecerão os harmônicos que comporão o campo de deslocamentos (ver 2.2.3 ). Portanto diversas soluções serão necessárias, e todas independentes , sendo que a frequência de vibração das cargas muda em cada análise, mas não se alteram as matrizes caracteristicas da estrutura (rigidez, massa e amortecimento) . A matriz dos coeficien tes do sistema a resolver em cada análise será obtida pela expres são (2.2.3-7) .

79



A montagem das matrizes totais, K, M e C, e a aplicação das condiçoes de contorno são efetuadas por um procedimento que leva em conta o esquema de armazenamento para solução das equações com memória secundária, e serão abordados no item 4.3.

Uma vez obtidos os deslocamentos, para cada frequência de análise, podemos obter os esforços, pré-multiplicando-os pela matriz de rigidez do elemento, como indica a expressão (4.1-1). Ainda podem ser obtidas as reações nodais por equilíbrio das resultantes nodais em cada elemento, como indica a expressão (4.1-2)

 $F_{n}^{i} = K_{1}^{i}U_{n,1}^{i} \qquad i=1,2,...n_{e} \qquad (4.1-1)$   $R_{n}^{k} = \Sigma_{i}F_{g(k)}^{i} = \Sigma_{i}K_{g}^{i}U_{n,g}^{i} \qquad k=1,2,...ngl(4.1-2)$ 

Todos estes resultados são obtidos para cada frequência, indice n nas expressões acima, e são posteriormente calculados no dominio do tempo através da soma daqueles multiplicados pelas funções exponenciais complexas (ver expressão 2.3.2-6), usando também a técnica de transformada rápida de Fourier (4.2). Pode também interessar os resultados para cada frequência, em termos de sua amplitude, caracterizando o que se chama "espectro em frequência da resposta dinâmica".

A implementação dos procedimentos descritos neste trabalho foi realizada na linguagem LEBRE <sup>13</sup>, desenvolvendo-se um novo sistema para análise dinâmica permanente, com características semelhantes aos demais sistemas da linguagem. No item 4.5 serão mostradas as implementações realizadas para este sistema.

SCOLA DE ENGENHAAI

## 4.2 Análise de Fourier

### 4.2.1 Introdução

A aplicação formal da análise no domínio da frequência que foi desenvolvida neste trabalho. É limitada para os casos em que a série de Fourier exista <sup>5</sup>,<sup>14</sup>e mesmo nestes casos o cálculo das integrais envolvidas pode ser um trabalho árduo. Assim, para fazer uso prático do método é necessário formulá-lo em termos de procedimentos numéricos. A formulação numérica pode ser dividida em três fases:

 (1) obter expressões que correspondam à soma da série de Fourier (item 2.1.3.1);

(2) desenvolver expressões que correspondam às integrais necessárias para cálculo dos coeficientes da série e

(3) desenvolver uma eficiente técnica computacional para calcular as fases anteriores.

Estas fases serão discutidas a seguir. Normalmente a série de Fourier é desenvolvida na literatura independentemente da integral de Fourier , entretanto com a introdução da teoria da distribuição, a série de Fourier pode ser derivada teoricamente como um caso particular da integral de Fourier.

Este procedimento é fundamental na obtenção da Trans formada Discreta de Fourier como um caso especial da integral de Fourier. Étambém fundamental na obtenção da Transformada Discreta de Fourier a transformada de Fourier de "ondas discretizadas". A TDF corresponde aos passos (1) e (2) acima.

Desta forma, então, a série de Fourier será abordada, permitindo a utilização da Transformada Discreta de Fourier naturalmente. Finalmente serão tecidos alguns comentários sobre o algoritmo computacional denominado Transformada Rápida de Fourier ("Fast Fourier Transform"- FFT), que obtém a transformada discreta de Fourier muito mais rapidamente que outros algoritmos disponíveis<sup>5</sup>.

### 4.2.2 Transformada de Fourier

A transformada de Fourier é definida pela expressão

$$H(\omega) = \int_{-\infty}^{\infty} h(t) e^{-i\omega t} dt \qquad (4.2.2-1)$$

Se esta integral existe para cada valor do parâmetro  $\omega$ , então a expressão (4.2.2-1) define H( $\omega$ ), a <u>transformada de</u> <u>Fourier</u> de h(t). Neste trabalho a função h é uma função real da variável tempo, e a função H é uma função da variável frequência angular. De modo geral a transformada de Fourier é uma função complexa.

$$H(\omega) = R(\omega) + iI(\omega) = |H(\omega)|e^{10(\omega)}$$
 (4.2.2-2)

· 0 / 1

onde  $R(\omega)$  é a parte real,  $I(\omega)$  é a pa**r**te imaginária,  $|H(\omega)|$  é a amplitude ou <u>espectro de Fourier</u> de h(t) e  $\theta(\omega)$  é o ângulo de fase da transformada de Fourier.

### 4.2.3 Transformada inversa de Fourier

A transformada inversa de Fourier dada por

$$h(t) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} H(\omega) e^{it\omega} d\omega \qquad (4.2.3-1)$$

permite a determinação de uma função do tempo a partir da sua transformada de Fourier.

Se as funções h(t) e H( $\omega$ ) são relacionadas pelas expressões (4.2.2-1) e (4.2.3-1), as duas funções são denominadas um "par transformado de Fourier".

Em geral, para a maioria das funções encontradas na análise científica prática, a transformada de Fourier e sua inversa são bem definidas, mas existem condições definidas para a existência das integrais vistas, que podem ser encontradas na literatura<sup>5</sup>.

A expressão (4.2.3-1), fórmula de inversão da trans-

formada pode também ser escrita como

$$h(t) = \frac{1}{2\pi} \left[ \int_{-\infty}^{\infty} H^{*}(\omega) e^{-i\omega t} d\omega \right]^{*} \qquad (4.2.3-2)$$

onde H<sup>\*</sup> é o conjugado complexo de H, isto é, se H = R + iI, então

$$H'(\omega) = R(\omega) - iI(\omega)$$
 (4.2.3-3)

O significado desta forma alternativa de inversão é que agora ambas as transformada e transformada inversa contém o termo  $e^{-i\omega t}$ , fato que é de importância para o desenvolvimento de uma rotina computacional única para estes cálculos.

# 4.2.4 <u>A série de Fourier como um caso particular da integral de</u> Fourier

Considere a função triangular periódica da figura 4.2-2(c). Sabemos que a série de Fourier desta função "onda" é uma soma infinita de cossenóides. é possível obtermos este mesmo resultado da integral de Fourier.

Para isto precisamos introduzir a transformação chamada <u>Convolução</u>, e a <u>função impulso</u>. A Convolução y(t) entre duas funções h(t) e x(t)definida pela integral<sup>5,29,30</sup>

$$y(t) = \int_{-\infty}^{\infty} h(z)x(t-z)dz = h(t)*x(t) \quad (4.2.4-1)$$

O teorema da Convolução nos diz que a transformada de Fourier Y(f) da função y(t) tem a relação

$$Y(f) = H(f) X(f)$$
 (4.2.4-2)

onde  $H(f) \in X(f)$  são astransformadas de Fourier das funções  $h(t) \in x(t)$ .

A função impulso  $\delta(t-T)$  é representada na figura 4.2-1, isto é

$$\delta (t-T) \begin{cases} = 1 \text{ se } t=T \\ = 0 \text{ se } t\neq T \end{cases}$$
(4.2.4-3)

e tem a importante propriedade que

FIGURA 4.2-1 - Função impulso  $\delta(t-T)$ 

A função triangular periodica pode ser obtida pela convolução entre a função h(t), figura 4.2-2(a), e a função x(t), definida por

$$x(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \delta(t-nT)$$
 (4.2.4-5)

e que está representada na figura 4.2-2(b).

1

A transformada de Fourier da função h(t) é , onde f =  $2\pi/\omega$ 

$$H(f) = \frac{16}{(Tf)^2} \frac{sen^2(fT)}{4}$$
(4.2.4-6)

indicada na figura 4.2-2(e). E a transformada de Fourier da função x(t)  $\tilde{\rm e}$  dada por $^5$ 

$$X(f) = \frac{1}{T} \quad \delta(f - \underline{n}) \quad (4.2.4 - 7)$$

85

Do teorema da Convolução, a transformada de Fourier Y(f) serã

$$Y(f) = H(f) \underbrace{1}_{T} \delta(f - \underline{n})$$
 (4.2.1-8)

indicada na figura 4.2-2(d). Aplicando a propriedade (4.2.4-4) na expressão (4.2.4-8)

$$Y(f) = \frac{1}{T} \sum_{n=-\infty}^{\infty} H(n) \delta(f-n)$$
 (4.2.4-9)

A transformada de Fourier de uma função periódica é, então, uma sequência infinita de impulsos equidistantes, isto é, um conjunto infinito de senóides de amplitudes 1/T.H(n/T). Lembrando que a série de Fourier de uma função periódica é uma soma infinita de senóides com amplitudes c<sub>n</sub> (expressão 2.1.3.2-3). Notando que o limite de integração para obter-se c<sub>n</sub> pode ser de -T/2 a T/2, e

$$h(t) = y(t) -T/2 \le t \le T/2$$
 (4,2,4.10)

a função y(t) pode ser substituída por h(t) e teremos

$$c_n = 1/T \int_{-T/2} h(t)e^{-2\pi i n f} t dt =$$
  
= 1/T H(nf\_1) = 1/T H(n/T) (4.2.4-11)

Desta forma os coeficientes obtidos através da integral de Fourier são os mesmos que os obtidos na série convencionalde Fourier para uma função periódica.

Também pode-se notar que a menos de um fator 1/T, os coeficientes c<sub>n</sub> da série de Fourier de y(t) são iguais aos valores da transformada de Fourier H(f) em n/T.



FIGUPA 4.2-2 - Transformada de Fourier de uma função periódica triangular.

### 4.2.5 A função discretizada

O que desejamos é modifcar o par de transformadas de Fourier de tal modo que este fique com melhor tratamento compu tacional. Para isto é utilizado o que se denomina <u>amostragem</u> ou <u>discretização</u>. Uma amostra de h(t) no tempo t=d, se h é contínua em d, é dada por,

$$\hat{h}(d) = h(t) (t-d) = h(d) (t-d)$$
 (4.2.5-1)

onde o produto deve ser interpretado no sentido da teoria da distribuição. O impulso que ocorre no instante d tem amplitude igual ao valor de h no instante d. Se h  $\in$  continua em t=nd para n=0,+1,+2,...

$$h(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} h(nd) (t-nd)$$
 (4.2.5-2)

e denominada função discreta de h(t) com intervalo de amostragem d. <math>h(t) e uma sequência de impulsos equidistantes nos instantes nd com amplitudes h(nd). Se denominarmos de função deamostragem, a(t),

$$a(t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} (t-nd)$$
 (4.2.5-3)

a função ĥ(t) será dadapelo produto abaixo

$$h(t) = h(t)a(t)$$
 (4.2.5-4)

A transformada de  $\hat{h}(t)$  pode ser obtida das transformadas H(f) e A(f), sendo esta chamada de <u>função de amostragem</u> <u>na frequência</u>. Basta aplicarmos o teorema da Convolução em frequência<sup>5</sup>, e obteremos

$$H(f) = H(f) * A(f)$$
 (4.2.5-4)

isto  $\bar{e}$ , a transformada de  $\bar{h}(t)$   $\bar{e}$  obtida pela convolução das transformadas de Fourier de h(t) e a(t). A transformada de Fourier da função de amostragem  $\bar{e}$  uma função periodica onde um periodo  $\bar{e}$  igual, a menos de uma constante, a transformada de Fourier da função h(t). Isto somente  $\bar{e}$  válido quando o instervalo d  $\bar{e}$  suficientemente pequeno. Para d maior poderá ocorrer o que se chama de "aliasing"<sup>5</sup>.

## 4.2.6 A transformada discreta de Fourier. Funções periódicas

A transformada discreta de Fourier é de interesse porque aproxima a transformada de Fourier quando esta for contínua. E porque serve parao desenvolvimento de um algoritmo computacional da transformada de Fourier. A validade desta aproximadção é estritamente dependente da função analisada. Consideraremos o caso das funções periódicas, de nosso interesse. Tomemos a função h(t) e sua transformada de Fourier, como na figura 4.2-3(a).

O primeiro passo para se obter um par discreto de Fourier é tomar uma amostragem de h(t), discretizando-a com intervalo d, multiplicando por a(t), figura 4.2-3(b). O resultado está na figura 4.2-3(c), com sua transformada, obtida da convolução H(f)\*A(f). Observe que como resultado disto no domínio da frequência temos um fator 1/d.

O passo seguinte é truncar a função discretizada, multiplicando-a pela função retangular x(t) de comprimento T, figura 4.2-3(d). Escolhemos esta função de modo que N valores amostrados de h(t) permaneçam, como indica a figura 4.2-3(e). A transformada da x(t), X(f), é a função (senf)/f. A convolução de H(f)\*A(f) com X(f), fornece a transformada da função discretizada truncada, figura 4.2-3(e). Esta última função, na frequência 1/T, tem o valor AT/2d. Resta-nos discretizar a transformada de Fourier da figura 4.2-3(e). Para isto multiplicamos pela função amostragem na frequência B(f), com intervalo 1/T. Como resultado teremos uma função discreta de impulsos no valor de AT/2d. O produto acima implica na convolução das funções no



FIGURA 4.2-3 - Transformada discreta de Fourier de uma onda periódica e banda limitada. 90

tempo das figuras 4.2-3(e) e (f). Como a função discreta truncada (figura 4.2-3(e)) é exatamente um período da função original h(t) e como as funções impulso B(t) estão separadas por T, a sua convolução fornecerá a função periódica da figura 4.2-3(g) que tem amplitude máxima AT. Examinando esta função, vemos que apenas tomamos a função h, discretizamos, isto é, tomamos amostragens, e então multiplicamos cada amostra por T.A transformada discreta de Fourier, obtida das amostras h(kd) serã

$$H(n/Nd) = d\sum_{k=0}^{N-1} h(kd)e^{-i2\pi nk/N}$$
(4.2.6-1)

Este resultado jã era esperado pois é, simplesmente, a regra do retângulo para integração da transformada contínua de Fourier.

As funções periódicas formam a única classe de funções em que a transformada discreta e contínua de Fourier são exatamente a mesmo coisa a menos de um fator constante .

A equivalência acima requer<sup>5</sup>:

(1) a função no tempo h(t) deve ser periódica;

(2) h(t) deve ter uma banda limitadade frequências.

(3) o intervalo de amostragem, d, deve ser pelo menos duas vezes a maior componente de frequência de h(t)

(4) a funçao para truncamento de h(t) deve ser não nula sobre exatamente um período de h(t).

## 4.2-7 Utilização da transformada discreta de Fourier

Para utilização da trasnformada discreta de Fourier na análise harmônica de uma onda, a partir da expressão (21:3.2-3), requer-se que calculemos

$$H(n/Nd) = 1/N \sum_{k=0}^{N-1} h(kd)e^{-i2\pi nk/N}$$
 (4.2.7-1)

onde Nd=T, período da menor frequência a se obter.

Devemos nos lembrar que para obtermos resultados válidos, os N valores de h(kd) devem representar exatamente um período completo da função h(t). Se necessitarmos melhorar os resultados para os harmônicos mais altos, devemos diminuir d e portanto aumentar N.

Para se realizar síntese harmônica, isto é, fornecidos os coeficientes de Fourier obtermos a função discreta no tempo, pela transformada inversa de Fourier, usaremos a expressão (4.2.3-1). Para realizarmos esta análise usando a transformada discreta de Fourier basta calcular

$$h(kd) = \frac{1}{2\pi} \sum_{n=0}^{N-1} H(n\omega_1) e^{2\pi i n k/N}$$
(4.2.7-3)

Ao aplicar a expressão (4.2.7-1) precisamos tomar amostras dos coeficientes reais e imaginários. Os resultados des te cálculo irão oscilar em torno de h(t). Estas oscilações são devidas ao conhecido fenômeno de Gibbs que dia que um truncamento em um domínio leva a oscilações no outro domínio. Para diminuir a magnitude destas oscilações, é necessário considerar mais harmônicos, isto é, aumentar N.

A síntese, que corresponde à transformação inversa de Fourier, pode ser feita usando a expressão alternativa (4.2.3-2). Usando a transformada discreta, teríamos

$$h(kd) = \frac{1}{2\pi N} \begin{bmatrix} \Sigma & H^*(n\omega_1)e^{-2\pi i nk/N} \end{bmatrix}^* (4.2.7-4)$$

onde H\* é o conjugado de H.
## 4.2-8 Transformada rápida de Fourier (FFT)

A trasnformada rápida de Fourier, conhecida por FFT (Fast Fourier Transform) é um algoritmo, atribuído a Cooley e Tukey<sup>5</sup>, que calcula a transformada discreta mais rapidamente que outros. O desenvolvimento deste algoritmo é encontrado em BRIGHAM<sup>5</sup>. Ao invés dos N<sup>2</sup> produtos complexos e N(N-1) somas complexas, o FFT requer apenas Nr/2 produtos complexos e Nr somas complexas, sendo N=2<sup>r</sup>. Portanto uma razão aproximada do tempo de computação para o FFT é

$$\frac{N^2}{Nr/2} = \frac{2N}{r}$$
(4.2.8-1)

para N=1024, por exemplo, e r=10, temos uma redução de 204 vezes.

Ao aplicarmos o FFT, normalmente consideramos funções reais do tempo, enquanto que as funções de frequência geralmente são complexas. Assim, uma rotina de computador escrita para determinar tanto a transformada discreta quanto sua inversa deve assumir funções de entrada complexas. Lembrando que para a inversa usamos a expressão alternativa (4.2.7-3).

Para funções reais deveremos entrar com a parte imaginária igual a zero, o que recairá em uma certa ineficiência, já que os produtos por zero serão realizados. Existem duas técnicas bastante usadas para ocupar a posição do valor imaginário quando a função de entrada for real. A primeira é computar a transformada discreta de Fourier de duas funções simultaneamente. Estas funções podem ser as duas componentes de um vetor no plano, por exemplo. A outra técnica é usar uma transformada com N amostras para computar a transformada com 2Namostras. Estas técnicas são bem descritas na literatura<sup>5</sup>.

A subrotina FORTRAN utilizada neste trabalho é a de fatorização binária apresentada por BRIGHAM<sup>5</sup>.

#### 4.3 Montagem do sistema de equações

A partir das matrizes características de cada elemento da malha devem ser montadas as matrizes globais de rigidez, massa e amortecimento, utilizando-se das conetividades dos elementos (ver figura 4.1-1). As conetividades dos elementos são os pontos nodais que pertencem a cada elemento. Visto que o algoritmo de solução das equações utiliza a memória secundária quando necessário, temos que levar em conta este fato (ver 3.7)., já na montagem.

O espaço para armazenamento das matrizes K e C, de rigidez e amortecimento, é o mesmo que para a matriz global complexa, Z. Portanto, para ser possível a utilização somente da memória primária, temos que ter o espaço para estas duas matrizes, e mais para a matriz de massa e os vetores de carga complexos. Na montagem teremos duas possibilidades, uma com memória principal suficiente e outra insuficiente.

No primeiro caso, as três matrizes são montadas, as condições de contorno são aplicadas, e os vetores de cargas são obtidos a partir dos dados de carga. Se a memória ainda for suficiente as matrizes complexas (características e de cargas) são montadas sem eliminar as demais da memória. Em caso contrário, as matrizes K, M e C, e de cargas são gravadas em memória secundária, e recuperadas à cada análise harmônica. As matrizes globais de rigidez e amortecimento, bem como a matriz global complexa, são armazenadas conforme o esquema compactado por colunas (ver 3.6.2).

No caso de memória insuficiente para a montagem, esta é feita por blocos, com os blocos das matrizes K e C ocupando metade da memória primária e a outra metade sendo ocupada pela matriz de massa diagonal. É importante notar que o mesmo esquema seria possível com matriz de massa não diagonal.Os coeficientes das matrizes K e C ocupam respectivamente as posições da parte real e imaginária da matriz complexa Z. Os blocos das matrizes K e C serão transferidos para o arquivo NMAT que contém a matriz dos coeficientes original (ver 3.7). Os blocos da matriz M serão transferidos para outro arquivo intermediários. Sendo que estes dois arquivos não podem ser destruídos

O algoritmo para esta montagem pode ser descrito em seguida .

1 . [Obtenção das conetividades nodais]

As conetividades nodais são obtidas a partir das conetividades dos elementos em pesquisa em todos os elementos, e é a lista de elementos conhecidos a cada no. Os nos são reordenados eliminando-se os totalmente restritos .

2 . [Cálculo dos apontadores]

A partir das conetividades dos elementos, calcula-se os apont<u>a</u> dores dos coeficientes da diagonal na matriz global.(ver 3.6.1) Neste ponto conece-se a memória total necessária .

3 . [Escolha da forma de montagem]

Cálculo dos parâmetros de uso da memória em função da memória total necessária e da memória primária disponível. Modificação dos apontadores se for adotada a divisão por blocos. Determina se é possível a montagem da matriz (pelo menos uma coluna deve caber em metade da memória ).

4 . [Montagem das matrizes globais ]

A montagem das matrizes K,M e C é feita na sequência dos nos, sendo que as matrizes dos elementos já estão armazenados em a<u>r</u> quivo. Para a montagem em blocos, a cada bloco montado, apli cam-se as condições de contorno.

5 . [Montagem dos vetores de carga ] Para cada carregamento periódico, e harmônico de frequência distinta, monta-se os vetores de cargas harmônicas . Se a montagem da matriz foi por blocos, os vetores são armazenados em arquivo .

6 . [Montagem do sistema de equação]

Para cada frequência dos vetores de carga, obtém-se a matriz de coeficientes complexa . Se a matriz está em blocos, assim que cada bloco é montado se aplica o algoritmo de redução por composição (ver 3.3).

7 . [Solução do sistema de equação] Resolve-se o sistema para cada vetor de carga, fazendo-se as substituições (ver 3.3.). As condições de contorno, passo 4, podem ser:

a) deslocamento nulo em todos os graus de liberdade do nõ: o nõ é eliminado da matriz global na ordenação que é feita no passo 1;

b) deslocamento conhecido no grau de liberdade k: na equação k:  $v.u_k = v\overline{u}_k$ 

onde  $\bar{u}_k$  é o valor conhecido e v é um valor grande (10<sup>12</sup>);

c) deslocamento proporcional à reação (apoio elásttico):  $u_k = s.F_k$ , sendo s a constante de mola do apóio e  $F_k$ a resultante de forças no grau k. Aplicaremos: na equação k:  $(s+k_{kk})u_k = F_k$ .

Estas formas de aplicação das condições de contorno evitam a necessidade de acesso a coeficientes de outros blocos da matriz durante a montagem e não causa modificação nos apontadores.

Quando o modelo usado não tem amortecimento a matriz global da estrutura será uma matriz real, e uma economia de memória é feita, não se armazenando a parte imaginária. Os vetores de carga e deslocamentos continuam sendo complexos, mas o sistema é desacoplado nas partes real e imaginária e pode ser resolvido como para a análise estática com dois carregamentos, conforme a expressão (3.8.24).

Na forma como é feita a montagem do sistema de equações (passo 6) o arquivo NRED (ver 3.7.2.2), que conterá a matriz decomposta, deve ser diferente do arquivo NMAT, que conterá as matrizes K e C.

## 4.4 Definição da carga dinâmica aplicada

As cargas permitidas são aplicadas nos pontos nodais, e podem ser harmônicas, ou periódicas, sendo estas decompostas em um número de harmônicos desejado, por série de Fourier. As cargas nodais são fornecidas em termos de amplitudes e fases, podendo ser de fases diferentes para os diversos pontos nodais. As cargas nodais periódicas têm sua amplitude fornecida por pontos, para um intervalo de um período com número de pontos na forma 2<sup>r</sup>.

## 4.5 A linguagem LEBRE

A linguagem LEBRE consiste em uma linguagem orientada para solução de problemas de Engenharia desenvolvida em projeto conjunto por universidades brasileiras em 1980<sup>13</sup>. Esta linguagem é voltada a computadores de médio porte, tendo alta portabilidade. Os programas já desenvolvidos na linguagem LEBRE abrangem diversos tipos de análise por elementos finitos de pr<u>o</u> blemas de engenharia.

Os procedimentos descritos neste trabalho foram implantados em um novo sistema da linguagem LEBRE. Este sistema realiza a análise dinâmica para estruturas de elementos reticulados e elementos finitos de estado plano. Este sistema possui somente carregamentos por cargas nodais e muitas das facilidades da linguagem LEBRE disponíveis nos demais sistemas<sup>24</sup>.

Os comandos da linguagem LEBRE que estão mantidos neste sistema são:

TITUL O COORDENADAS (MULTIPLAS e SEMELHANÇA) CONETIVIDADES (MULTIPLAS e SEMELHANCA) SIMETRIA NODAL TIPO DE ELEMENTO RESTRIÇÕES NODAIS PROPRIEDADES CONSTANTES ACOES NODAIS ANALISE ESTATICA DESLOCAMENTOS ESFORÇOS REAÇÕES FIM ATIVOS/INATIVOS ORDEM DE NOS UNIDADES

Destes comandos foram alterados:

ANALISE (inclui DINAMICA PERMANENTE) CONSTANTES (inclui KAMORTECIMENTO e MAMORTECIMENTO) RESULTADOS (incluem saida no TEMPO e FREQUENCIA)

Os novos comandos implantados são: Etapa Dados da Malha: SIMILARIDADE DE ELEMENTOS

Etapa Dados de Carga: FUNCOES CARGA FREQUENCIA

Etapa Dados da Análise: INTERVALO DEFASAGEM

No Anexo II apresenta-se a sintaxe dos comandos da linguagem LEBRE DINAP. A entrada de dados é dividida em etapas distintas. Na etapa DADOS DA MALHA definimos a geometria da malha de elementos finitos, definindo as <u>coordenadas</u>, as <u>conetividades</u> e o <u>tipo de elemento</u>. Dos elementos disponíveis para a análise estática (módulo I do sistema LEBRE) estão implementados para carga dinâmica permanente os elementos de barras prismáticas (PP,PE,TP,TE,GP= e estado plano (EPTL,EPQL) que estão descritos no manual do sistema LEBRE [24].

Na etapa DADOS DA ESTRUTURA definimos as <u>proprie-</u> <u>dades</u> da seção transversal dos elementos tipo barra prismãtica ou a espessura dos elementos planos, e as <u>constantes</u> dos materiais elásticos lineares. Dentre as constantes são essenciais para a análise dinâmica, além do módulo de Young (E) e do coeficientes de Poisson, os valores da densidade específica (MASSA) e das constantes de amortecimento (ver 2.2) a<sub>0</sub> e a<sub>1</sub> (MAMORTECIMENTO e KAMORTECIMENTO).

Na etapa DADOS DE CONTORNO fornecemos as <u>con-</u> <u>dições de apoio</u>, podendo ter-se apoios parciais (INCOGNITAS) apoios totalmente restritos (TOTAL) e apoio com molas elãstico-lineares (MOLAS).

Na etapa de DADOS DE CARGA fornecemos as cargas atuantes na estrutura, sendo estas somente do tipo <u>ações no-</u> <u>dais</u>. As ações nodais podem ser divididas em <u>carregamentos</u>, e especificam as amplitudes das <u>parcelas</u> das cargas dinâmicas. Para cada parcela a formula geral para o grau de liberdade j é

$$P_{j}^{k} = B F_{i} A_{j}^{k} \cos(2\pi f_{i}t + \phi_{n})$$
 (4.5.1)

onde  $A_j^k$  é a amplitude fornecida no comando ACOES NODAIS para o carregamento k,  $F_i$  é o fator da parcela i,  $f_i$  é a frequência da parcela i, B é o fator global e  $\theta_n$  é a defasagem definida no grupo n do comando DEFASAGEM. Os parâmetros B,  $F_i$  e  $f_i$  são definidos no comando CARGA FREQUENCIA. Cada parcela define uma carga harmônica, e para cargas periódicas estas parcelas são somadas no domínio do tempo.

Para cargas periódicas podemos, ainda, no comando CARGA FREQUENCIA indicar a <u>função</u> que represente um intervalo de tempo de um periodo, o número de <u>parcelas</u> a considerar na análise e as defasagem existentes. No comando FUNÇAO definimos os pontos da função de carga (em um periódo), podendo ser igualmente espaçadas ou não.

Na etapa de DADOS DE ANALISE especificamos os <u>in-</u> <u>tervalos</u> para definição da função no tempo, e as <u>defasagens</u> que podem ser constantes ou variar para os graus de liberdade. Especificamos ainda o tipo de análise, e a <u>ordem interna</u> de <u>nos</u> para reduzir a banda da matriz.

Na etapa de RESULTADOS pedimos os resultados, que podem ser deslocamentos, esforços ou reações (ver manual do sistema LEBRE [24]). Estes podem ser pedidos no domínio da frequência (por parcelas para cargas periódicas) ou no domínio do tempo.

#### 5. EXEMPLOS DE APLICAÇÃO

5.1 - Introdução

Foram analisados oito exemplos mostrando as diversas capacidades do sistema desenvolvido. Assim são mostrados a análise dinâmica permanente de modelos lineares, com os elementos finitos disponíveis, com excitação por caroas harmônicas e periódicas, e a solução de orandes estruturas com a utilização do algoritmo de partição com memória secundária.

Em todos os exemplos resultados para comparação ou demonstração do sistema são apresentados bem como a geração dos dados através da linguagem orientada desenvolvida.

## 5.2 - Viga Biapoiada - Carga Harmônica

Este problema demonstra a resposta em frequência de uma estrutura para carga harmônica usando o método direto. A solução das equações para problemas de pequeno porte é simples, eficiente e rápida.

Este problema também ilustra as duas formas de se fornecer a carga harmónica na linquadem LEBPE. As cardas podem ser colocadas com ângulos de fase ou tempos de defasagem As cardas (resultados) podem ser adicionados para cada subcaso (carregamento). A estrutura a ser resolvida consiste em uma vida com apoios simples nas extremidades como mostrado na figura 5.1. As cargas são aplicadas no centro da viga.

Na primeira análise se utiliza o elemento PP, com oraus de liberdade nas direções x,y e  $\theta_z$ , em dois nontos nodais na sua extremidade .

Na segunda análise se utiliza o elemento EPQL, com graus de liberdade nas direções x e y nos seus quatro pontos nodais, conforme indicado na figura 5.2.



FIGURA 5.1 - Viga Biapoiada - Exemplo 1



FIGURA 5.2 - Elemento EPQL

Dados:

L =	20	comprimento
I _ =	0.083	momento de inércia
A =	21.18922	área da seção transversal
E =	10.4×10 <sup>6</sup>	mõdulo de elasticidade
ρ =	$2.523 \times 10^{-3}$	massa específica

### Cargas:

subcaso	1:	Pv:5	=	50	
		M <sub>7.5</sub>	=	100	
		Pv. 6	=	50 +	100(cos60 <sup>0</sup> +isen60 <sup>0</sup> )
		Pv. 7	=	50	
		M <sub>77</sub>	=	-100	
subcaso	2:	P, 5	=	50	
		M, 5	=	100	
		P, 6	=	50 +	100(cos2f <sup>0</sup> -isen2f <sup>0</sup> )
		y,0			= 0.0055555
		P <sub>v 7</sub>	=	50	
		M <sub>z,7</sub>	11	-100	

As cargas são aplicadas para frequencias de 0, 30 e 50 cps.

Os resultados são apresentados para o deslocamento no ponto médio  $(u_6)$ . São comparados com os resultados teóricos e os apresentados na referência [36], onde foi analisado pela formulação modal com 4 modos de vibração (com frequências de 50, 200, 450 e 800 cps).

TITULO "VIGA BIAPOIADA - CARGA HARMONICA" DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS; 1 A 11 INICIO Ø FIM 2Ø CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 10 NOS 1 2 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODÓS TIPO PP DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS AX 21.18922 IZ Ø.ØØ83 CONSTANTES; TODOS E 10.4E6 MASSA 2.523E-3 DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS 1 INCOGNITAS U V 11 INCOGNITA V DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 5 CARGA PY -50 MZ 100 7 CARGA PY -50 MZ -100 6 CARGA PY -50 CARREGAMENTO 2 6 CARGA PY -100 CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FPEQUENCIA 30 FATOR 1 ACOES 2 FREQUENCIA 30 DEFASAGEM 1 FATOR 1 ACOES 2 FREQUENCIA 30 DEFASAGEM 2 DADOS DA ANALISE DEFASAGEM ANGULAR 1 CONSTANTE 60 DEFASAGEM TEMPO 2 CONSTANTE Ø.ØØ555 ANALISE DINAMICA PERMANENTE RESULTADOS DESLOCAMENTO 6 FIM

Para a segunda análise com o elemento EPQL temse a seguinte alteração: DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS 1 A 11 INICIO Ø FIM 20 12 A 22 INICIO Y Ø.2168 FIM 20 Ø.2168 CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 10 NOS 1 2 13 12 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO EPQL SIMILARIDADE; 2 A 10 SIMILAR 1 DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS ES<sup>9</sup>ESSURA 97.73

#### Resultados :

Subcaso 1 :

f	u <sub>6</sub> teórico	u <sub>6</sub> NASTRAN	u <sub>6</sub> LEBRE (1)	u <sub>6</sub> LEBRE(2)
0	0.0413/23.420	0.429/22.90	0.0430/22.90	0.0430/22.90
30	0.0646/22.34 <sup>0</sup>	0.0668/21.8 <sup>0</sup>	0.0671/21.8 <sup>0</sup>	0.0670/21.80
50	2.0660/293.4 <sup>0</sup>	2.078/281.5 <sup>0</sup>	2.0792/282.5 <sup>0</sup>	2.078/282.5 <sup>0</sup>

Subcaso 2:

f	u <sub>6</sub> teórico	u <sub>6</sub> NASTRAN	u <sub>6</sub> LEBRE(1)	u <sub>6</sub> LEBRE(2)
0	0.0470/0 <sup>0</sup>	0.0490/0 <sup>0</sup>	0.0492/0 <sup>0</sup>	0.0492/0 <sup>0</sup>
20	0.0646/-22.30	0.0668/-23.	9 <sup>0</sup> 0.0672/-23.9 <sup>0</sup>	0.0670/-23.90
50	1.565/233.40	1.577/233.0	<sup>0</sup> 1.5791/233.2 <sup>0</sup>	1.579/233.2 <sup>0</sup>
	~	6 - 5	~ ~	

(1) com precisão simples ; (2) com precisão dupla

## 5.3 Barra Biengastada - 500 elementos

Este problema ilustra a solução de um problema de resposta em frequência de grande porte. Quando o problema tem muitos graus de liberdade ou o número de frequências utilizadas é grande o método direto de solução apresenta desvantagens, tanto em prec<u>i</u> são numérica quanto em tempo de processamento .

O modelo estrutural consiste de uma barra biengastada sob tensão constante. O modelo e a representação em elementos finitos são mostrados na figura 5.3, sendo o elemento utilizado o TP.

O resultado apresentado é o deslocamento horizontal do ponto central, para o carregamento mostrado. Este resultado é com parado com os da referência [36], teórico e com solução pela for mulação modal, com os 20 primeiros modos de vibração (NASTRAN).



FIGURA 5.3 - Modelo de Barra Biengastada

Dados:

: 0		10_	massa	espe	cif	ica	
k i i	=	10 <sup>7</sup>	consta	nte	de	rig	idez
N :	=	500	nūmero	de	ele	men	tos
L	=	500	compri	ment	0		

Cargas:

Ρ.	1 (0	0)	=	$10\pi^{3}$	=	310.063	carga	noda1
ω	=	0	, 1	cps			frequ	ência

Programa:

TITULO "BARRA BIENGASTADA - 500 ELEMENTOS" DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS; 1 A 501 INICIO Ø FIM 500 CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 500 NOS 1 2 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO TP

DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS AX 1E7 CONSTANTES; TODOS E 1 MASSA 10 DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS; 1 501 TOTAL DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 2 \Lambda 500 CARGA PX 310.063 CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FREQUENCIA Ø.1 DADOS DA ANALISE ANALISE DINAMICA PERMANENTE RESULTADOS DESLOCAMENTO 251 FIM

Resultados:

Deslocamento horizontal no ponto central :

teórico	NASTRAN	LEBRE	LEBRE*
0.97895	0.97888	0.97914	0.97904

\* análise efetuada com precisão dupla

5.4 Viga em balanço - Carga harmônica

Este problema ilustra a resposta permanente de um sistema estrutural linear sujeito a carga harmônica. As diversas cargas aplicadas possuem frequências diversas de vibração de modo a ilustrar os diversos comportamentos decorrentes.

A estrutura a ser resolvida consiste de uma vina engastada em um dos extremos como mostra a finura 5.4. As carnas aplicadas são nos pontos nodais 1 e 2.

As análises foram efetuadas com as frequências de aproximadamente 60% de  $\omega_1$ , frequência de vibração do primeiro modo natural de vibração da estrutura, 88% de  $\omega_2$  e 5% maior que  $\omega_1$ .

Os resultados mostrados são os deslocamentos em cada ponto nodal, e os esforços resultantes no apoio.



FIGURA 5.4 - Viga em Balanço. modelo utilizado

Dados:

L = 5 comprimento  

$$\rho$$
 = 2.5 massa específica  
EI<sub>z</sub> = 1250 rigidez à flexão  
A = 1 área da seção transversal  
 $\omega = \sqrt{(\frac{6EI}{ML^3})} = 2.1909 \text{ rad/s}$ 

#### Cargas:

Caso	1:	$P_{v_1} = 1$
		f = 0,3077 cps
Caso	2:	$P_{V,2} = 1$
		f = 0.5024 cps
Caso	3:	$P_{v,1} = 1$
		f = 2,752 cps

#### Programa:

TITULO "VIGA EM BALANCO CARGA HARMONICA" DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS; 1 A 4 INICIO Ø FIM 5 CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 3 NOS 1 2 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO PP DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS AX 1 I 125Ø CONSTANTES; TODOS E 1 MASSA 2.5 DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS; 4 TOTAL DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 1 CARGA PY 1 CARREGAMENTO 2 2 CARGA PY 1 CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FREQUENCIA 0.3077 FATOR 1 ACOES 2 FREQUENCIA 0.5024 FATOR 1 ACOES 1 FREQUENCIA 2.752 DADOS DA ANALISE ANALISE DINAMICA PERMANENTE RESULTADOS DESLOCAMENTOS REACOES 4 FIM

## Resultados:

Fator de Magnificação : FM =  $\frac{u(t)max}{u}$ estático

Caso 1:

f =0.3077 cps = 1.9333 rad/s  $\omega_1 = 3.1445 \text{ rad/s}$ u<sub>v</sub> teórico u<sub>v</sub> LEBRE nõ FM -0.0568 -0.05681 1.70 1 2 -0.0300 -0.02991 1.73 3 -0.0087 -0.00876 1.76

Pode-se observar que com a frequência baixa a resposta dinâmica tem uma forma de deslocamento similar à da ação estática (FM não varia muito), que é similar à do primeiro modo de vibração da estrutura.

Caso 2:

f = 0.5024 cps = 3.157 rad/s $\omega_1 = 3.1445 \text{ rad/s}$ 

nõ	u <sub>y</sub> teórico	u <sub>y</sub> LEBRE	FΜ
1	0.157	0.1570	-9.1
• 2	0.084	0.084	-8.5
3	0.025	0.0252	-8.1
Ū			

Pode-se observar que a forma ainda permanece similar à do primeiro modo de vibração, mas com fatores de magnificação altos, devido à frequência ser próxima do primeiro modo de vibração resultando numa magnificação devido ão fenômeno de ressonância.

f =	2.752  cps =	17.29162 rad/s	
ω 2=	19.7075 rad/	S	
nõ	u <sub>y</sub> teórico	u <sub>y</sub> LEBRE	FM
1	0.0124	0.01238	-3.7
2	-0.0075	-0.00747	4.3
3	-0.0082	-0.00821	16.5

Pode-se observar que a forma de vibração jã não é similar à da deformação estática (fatores de magnificação variados), devido a que a frequência da carga jã é próxima do segundo modo de vibração.

## Reações no Apoio:

Comparou-se também os resultados com uma análise incluindo o efeito do amortecimento estrutural (a<sub>1</sub>=0,005) Caso 1:

	LEBRE	FM	c/amortecimento
F <sub>V</sub> A	2.04	2.0	2.01/-10.30
M <sub>7</sub> 4	-8.99	1.8	-8.86/-9.6 <sup>0</sup>
z,4			

Caso 2:

	LEBRE	FΜ	c/amortecimento
F	-6.81	-6.8	-3.99/57.3 <sup>0</sup>
M <sub>z,4</sub>	26.41	-7.9	15.39/55.50

Caso 3:

-	LEBRE	FM	c/amortecimento
Fv.4	12.83	12.	0.62/82.80
Mz.4	- 8.71		-0.73/265.3 <sup>0</sup>

Este problema ilustra a resposta em frequência de uma estrutura para carga periódica usando o método direto e é similar ao apresentado na referência 41.

Ilustra também as duas formas de se fornecer cargas periódicas na linguagem LEBRE. Estas podem ser colocadas como soma de parcelas de cargas harmônicas obtidas da série de Fourier correspondente, ou como função variável no tempo, no intervalo correspondente a um período. Neste caso o número de parcelas pedidas será usado na aplicação da Transformada Rápida de Fourier (FFT).

A estrutura a ser resolvida consiste em um pórtico plano de tres barras, onde serão considerados 13 nós, como mostra a figura 5.5. A carga aplicada tem uma variação no tempo na forma indicada na figura 5.6.



FIGURA 5.5 - Pórtico plano. modelo discretizado



FIGURA 5.6 - Carga periódica aplicada

A = 0,023ārea da seção transversalE =  $21 \times 10^{10}$ módulo de Young $I_z = 4,219 \times 10^{-5}$ momento de inércia $\rho = 7800$ massa específica $a_1 = 0,005$ constantes de amortecimento ( $a_0=0$ )Carga:Carga:

k = 1000	ampli	tude	máxima	a			
T = 1, 0	perío	do (s	egund	os)			
série de Fourier	•						
$P(t) = \frac{8k[sen(\pi t)]}{\pi}$	.)- <u>1</u> sen	( <u>3πt</u> )	+1_set	n( <u>5</u> πt)	-1 se	n(7πt)+	
л <sup>2</sup>	9	Т	25	Т	49	T	

 $8k/\pi^2 = 810,57$ 

Programa:

TITULO "PORTICO PLANO - CARGA PEPIODICA" DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS 1 A 4 INICIO Ø FIM ¥ 4.5 5 A 9 INICIO Y 6 FIM 6 6 10 A 13 INICIO 6 4.5 FIM 6 CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 12 NOS 1 2 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO PP DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS AX Ø.Ø23 IZ 4.219E-5 CONSTANTES; TODOS E 21e10 MASSA 7800 MAMORTECIMENTO 0.005 DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS; 1 13 TOTAL DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 5 CARGA PX 810.57 CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FUNCAO 1 PERIODO 1 PARCELAS 4 FUNCAO TEMPO 1 PONTOS 9 Ø Ø.5 1 Ø.5 Ø -Ø.5 -1 -Ø.5 Ø

DADOS DA ANALISE INTERVALO TEMPO 5 Ø.2 ANALISE DINAMICA PERMANENTE RESULTADOS DESLOCAMENTO 5 FREQUENCIA PARCELAS 1 A 4 DESLOCAMENTO 5 TEMPO FIM

Para a entrada das cargas pela serie de Fourier usamos os comandos seguintes:

CARGA FREQUENCIA DEFASAGEM 1 FATOR 1 ACCES 1 FREQUENCIA 1 % PARCELA 1 FATOR -Ø.1111 ACCES 1 FREQUENCIA 3 % PARCELA 2 FATOR Ø.Ø4 ACCES 1 FREQUENCIA 5 % PARCELA 3 FATOR -Ø.Ø2Ø4 ACCES 1 FREQUENCIA 7 % PARCELA 4 DADOS DA ANALISE DEFASAGEM ANGULO 1 CONSTANTE -9Ø INTERVALO TEMPO 5 Ø.2

#### Resultados:

São mostrados o deslocamento horizontal do pontos nodal 5 e o momento fletor resultante no ponto nodal 1, para cada parcela e a história no tempo para a carga periódica na figura 5.7.

parcela	<sup>u</sup> x,5	<sup>M</sup> z,1
1	0.001307 /-3.05	1555/-3.11
2	0.00078208/120.9	987/120.3
3	0.00002973/188.9	42/186.9
4	0.00000583/5.28	9/0.45

Comparação dos resultados para 4 e 2 harmônicos

	u	5	М	1
tempo	2 harm	4 harm	2 harm	4 harm
0,0	0,602	0,597	767	762
0,05	0,407	0,382	497	463
0,10	0,122	0,121	107	103
0,15	0,253	0,285	242	287
0,20	0,913	0,911	1055	1055
0,25	1,700	1,672	2052	2000
0,30	2,040	2,050	2485	2496
0,35	1,610	1,641	1962	2007
0,40	0,648	0,638	770	756
0,45	-0,250	-0,274	-343	-377
0,50	-0,602	-0,597	-767	-762





# 5.6 - Estado Plano - carga harmônica

Este problema ilustra a resposta em frequência de um modelo de estado plano de tensões de grande porte. O modelo estrutural é o mesmo analisado no item 5.4 (figura 5.4), utilizando agora um elemento finito quadrilátero plano de 4 pontos nodais (EPOL). A discretização utilizada está apresentada na figura 5.8. A malha contém 250 nos. O carregamento harmônico é concentrado no ponto nodal 250.

Os resultados apresentados são o deslocamento máximo no bordo livre e a tensão máxima no bordo restrito.

Com a finalidade de comparação uma segunda análise é realizada utilizando o elemento finito de estado plano triangular de 3 pontos nodais (EPTL).



FIGURA 5.8 - Malha de elementos finitos utilizada

TITULO "ESTADO PLANO CARGA HARMONICA" DADOS DA MALHA COORDENADAS MULTIPLAS 1 A 246 CADA % INICIO Ø FIM 5 SEMELHANCA NODAL 1 A 246 CADA 5 COM Y Ø.25 IGUAL 2 A 247 CADA 5 \$ COM Y Ø.5 IGUAL 3 A 248 CADA 5 \$ COM Y Ø.75 IGUAL 4 A 249 CADA 5 \$ COM Y 1 IGUAL 5 A 250 CADA 5 CONETIVIDADE MULTIPLA 1 A 49 NOS 1 6 7 2 PASSO 5 50 A 98 NOS 2 7 8 3 PASSO 5 99 A 147 NOS 3 8 9 4 PASSO 5 148 A 196 NOS 4 9 10 5 PASSO 5 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO EPOL SIMILARIDADE; 2 A 196 SIMILAR 1 DADOS DA. ESTRUTURA PROPRIEDADES; TODOS ESPESSURA 1 CONSTANTES; TODOS E 1250 MASSA 2.5 DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS; 1 A 5 TOTAL DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 250 CARGA PY -1 CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FREQUENCIA 0.3077 DADOS DA ANALISE ANALISE DINAMICA RESULTADOS DESLOCAMENTO 246 REACOES 1 A 5 FIM

Resultados:

	Exemplo 5.4	EPQL	EPTL
uy max	-0.0568	-0.0582	-0,0602

tempo de processamento:(seg)	total	equacões
anālise estātica	126,5	52,728
análise dinâmica permanente:		
EPQL	1095,2	353,284
EPTL	1089,3	353,284

## 5.7 - Portico Espacial de 208 nos

Este problema ilustra a aplicabilidade do algoritmo de solução de sistemas de equações desenvolvido para grandes matrizes, utilizando o esquema de partição em blocos com o uso de memória secundária para armazenamento dos blocos.

A estrutura analisada é um portico espacial com o total de 208 nos, apresentado na figura 5.9, resultando num problema de 1248 graus de liberdade. A capacidade de memoria necessária para a solução do sistema de equações resultante, com um vetor de carga e usándo o esquema compactado de armazenamento é igual a 123.393 palavras de memoria para a análise estática. Para a análise dinâmica permanente,com o esquema de montagem da matriz total apresentado neste trabalho, a memoria necessária é de 248.786 palavras.



FIGURA 5.9 - Pórtico espacial de 208 nos.

Foram efetuadas diversas análises variando a quantidade de memória primária disponível, e os tempos de solução do sistema de equações obtidos são apresentados no quadro abaixo.

tempo de processamento\*

memõria primāria	blocos**	tempo estática	de solução (seg) dinâmica
130.000	1/4		536,107
31.000	8/17	88,032	573,963
10.500	24/48	101,400	761,018
5.200	48/96	131,210	1331,781

\* computador DEC-10/KL1090

\*\* blocos para análise estática/análise dinâmica

Utilizando as expressões para calculo do número de operações na solução do sistema de equações (Anexo III) temos aproximadamente 2,164 milhões de operações (produtos) para o sistema em questão.

Para ilustrar o aumento do tempo de processamento analisamos ainda duas estruturas do mesmo tipo que a anterior , aumentando o número de pisos para 25 e 62 , resultando em pórticos espaciais de 416 e 1008 nós, obtendo os resultados do quadro abaixo.

tempo de processamento

memoria	primāria =	= 31.000 palavras
nõs	blocos	tempo de solução (estática)
416	16	228,834
1008	40	742,077

Para solução desses problemas no sistema é também aconselhável a utilização do comando SIMILARIDADE a fim de diminuir o espaço na memória secundária gasto com o arquivo das matrizes características dos elementos. Este problema ilustra uma aplicação prática da análise dinâmica permanente no domínio da frequência em engenharia estrutural. A aplicação consiste na análise dos esforços de uma plataforma marítima fixa, conforme o modelo estrutural da figura 5.10. Para a análise a estrutura foi discretizada em vários elementos e fixada no ponto nodal inferior.



FIGURA 5.10 - Modelo estrutural da plataforma.

Para a análise no sistema LEBRE o elemento finito PP, de 3 graus de liberdade por no (x,y e rotação em z) foi utilizado.

A determinação das forças atuantes nesta estrutura é um dos problemas mais complexos da atualidade. De uma forma simples podemos considerar apenas uma parcela das forças atuantes devida à ação das ondas marítimas, a partir do conhecimento da direção de propagação da onda, da sua amplitude máxima e do seu período. No modelo analisado a direção de propagação da onda é irrelevante, e o período pode ser considerado pela fórmula

$$T = 3.2 \sqrt{H_{t}}$$
 (5.8-1)

Para o cálculo das forças devido às ondas o primeiro passo é a determinação destes parâmetros e outros básicos correspondentes à localidade de instalação. Em seguida é necessária a escolha de uma teoria para representação do movimento da onda, para poder-se calcular o campo de velocidades e acelerações atuantes. Finalmente estas velocidades e acelerações devem ser transformadas em forças atuantes na estrutura. Se as dimensões dos elementos estruturais são tais que estes podem ser considerados esbeltos, sendo "transparentes" à onda incidente, então a equação de Morrison pode ser utilizada [48].

Pela equação de Morrison a intensidade da força atuante em um cilindro vertical e dada por

$$f = \rho C_{M} \frac{\pi D^{2}}{4} \dot{v} + \rho (C_{M} - 1) \frac{\pi D^{2}}{4} \dot{x} + C_{D} \frac{D}{2} (v - \dot{x}) |v - \dot{x}| \quad (5.8 - 2)$$

onde

A aplicação dessa equação se mostra bastante simples, embora na prática muitos problemas surjam na determinação dos coeficientes C<sub>M</sub> e C<sub>D</sub>, por exemplo [49]. O primeiro termo da expressão de Morrison é chamado de

SCOLA DE ENGENHARIS

"massa adicional" resultante das pressões existentes no cilindro e o terceiro é devido ao arrasto viscoso sobre o cilindro. Para cilindros rígidos e de diâmetros grandes o primeiro termo é dominante e teremos:

$$f = \rho C_{M} \frac{\pi D^{2}}{4} v$$
 (5.8-3)

Quanto ao aspecto da teoria de movimento de onda, estudos mostram que para águas profundas ou intermediárias as teorias de Stokes podem ser utilizadas [49], e para uma análise mais simples a aproximação linear (teoria de Airy) pode ser adotada.

Pela teoria de Airy, temos que a velocidade da onda é dada por

$$v = \frac{\omega h^2}{\operatorname{senh}(kd)} \operatorname{cosh}[k(z+d)] \operatorname{cos}(\omega t+\theta) \quad (5.8-4)$$

onde

z : ordenada considerada (figura 5.11)

h : amplitude da onda

 $\omega$  : frequência da onda

t : tempo

d : profundidade do mar (figura 5.11)

k : número da onda, igual a ω²/q

g : aceleração da gravidade

0 : defasagem, igual a kx



FIGURA 5.11 - Sistema de Referência para onda

A defasagem angular deve ser considerada devido à localização diferente de cada elemento estrutural em relação ao pico da onde num dado instante de tempo t. No modelo analisado esta pode ser desprezada.

A aplicação da expressão (5.8-4) e (5.8-3) ao modelo discretizado por elementos finitos produz a expressão abaixo:

$$f_n = F_n \cos(\omega t + \theta_n)$$
 (5.8-5)

onde

$$F_n = \rho C_M \frac{\pi D_n^2}{4} v_n^1 n$$
 (5.8-6)

onde n é o ponto nodal considerado e l<sub>n</sub> é a área de influência considerada para este ponto nodal.

Para o modelo analisado os dados e cargas atuantes obtidas estão na tabela abaixo, obtidos com os seguintes parâmetros

$$\rho = 1 \text{ t/m}^3$$
 h = 9,45 m  
C<sub>M</sub>= 2,0 T = 9,837 s  
d = 55,5 m  $\omega = 0,101657$   
k = 0,001053

cargas atuantes devido à ação da onda

nõ	1 <sub>n</sub> (m)	z <sub>n</sub> (m)	F <sub>n</sub> (tf)
1	0,0	-55,5	0,0
2	0,64	-51,4	26,91
3	1,40	-47,3	32,63
4	1,52	-39,0	16,09
5	1,52	-33,0	9,74
6	1,52	-27,0	11,85
7	1,52	-21,0	12,40

nõ	1 <sub>n</sub>	<sup>z</sup> n	Fn
8	3,89	-15,0	11,04
9	5,49	-12,5	2,11
10	3,66	-18,0	2.33
11	3,66	-7,5	2,58
12	4,57	-5,0	2,85
13	10,9	-2,5	2,91
14	9,38	0,0	1,47
15	0,0	2,1	0,0

Programa:

TITULO "PLATAFORMA MARITIMA" DADOS DA MALHA COORDENADAS 1 Y -55.5; 2 Y -51.4; 3 Y -47.3; 4 Y -39 5 Y -33; 6 Y -27; 7 Y -21; 8 Y -15 9 Y -12.5; 10 Y -18; 11 Y -7.5; 12 Y -5 13 Y -2.5; 14 Ø; 15 Y 2.1 CONETIVIDADE MULTIPLA; 1 A 14 NOS 1 2 PASSO 1 TIPO DE ELEMENTO; TODOS TIPO PP DADOS DA ESTRUTURA PROPRIEDADES 1 A 3 SECAO CORE 1.525 1.475 4 5 SECAO CORE 1.22 1.18 6 7 SECAO CORE Ø.915 Ø.88 8 A 14 SECAO CORE Ø,61 Ø,585 CONSTANTES; TODOS E DADOS DE CONTORNO RESTRICOES NODAIS; 1 TOTAL DADOS DE CARGA ACOES NODAIS CARREGAMENTO 1 2 CARGA PX 3 CARGA PX 4 CARGA PX 5 CARGA PX 6 CARGA PX 7 CARGA PX 8 CARGA PX 9 CARGA PX 10 CARGA PX 11 CARGA PX 12 CARGA PX 13 CARGA PX 14 CARGA PX CARGA FREQUENCIA FATOR 1 ACOES 1 FREQUENCIA Ø.1Ø1657 DADOS DA ANALISE

ANALISE DINAMICA RESULTADOS DESLOCAMENTOS 15 REACOES 1 FIM

<u>Resultados</u>: ( em tf,m,graus) deslocamento máximo =  $-12,17 / 8,6^{\circ}$ esforço cortante na base =  $-176,7 / 8,8^{\circ}$ momento fletor na base =  $6772,3 / -9,6^{\circ}$ 

Para uma análise estrutural completa deve-se ainda adicionar os efeitos do peso próprio da estrutura, da ação do vento e da corrente maritima. Da mesma forma as características da onda a ser utilizada devem ser levantadas no local a ser instalada a estrutura, e normalmente não pode ser feita uma análise determinística para uma única onda e sim uma análise aleatória [49].

## 6. CONCLUSÃO E RECOMENDAÇÕES

Foi desenvolvido um sistema voltado à aplicação por usuário final (especialistas em análise estrutural) com utilização de recursos de linguagem orientada . O sistema se aplica à análise dinâmica permanente de estruturas sujeita a cargas periódicas. A análise é realizada pelo Método direto no domínio das frequências, e é mais interessante quando poucas frequências podem ser escolhidas para representar o comportamento dinâmico da estrutura .

Foram apresentadas técnicas para solução do sistema de equa ções em memória secundária , visando a solução de problemas maiores dos que os possíveis para solução normal em memória primária. Particularmente, a técnica apresentada por NOND#KAR e POWELL<sup>34</sup> foi considerada a mais adequada sob os aspectos de eficiência e simplicidade, e foi implantada no sistema LEBRE .

Dentre os estudos apresentados consideramos relevantes a contribuição feita neste trabalho no assunto de solução de grandes sis temas de equações . As técnicas apresentadas ma literatura esgotam os aspectos do armazenamento de grandes matrizes e a solução do sistema de equações com uso de memória auxiliar. Porém pouco, ou quase nada, se tem sobre a melhor forma de se fazer a montagem do problema e da sua matriz total nos casos de falta de memória . Neste ponto o traba lho sugere forma eficiente . Ao trabalho apresentado sugere-se uma com plementação com o estudo de conceitos utilizados no método Frontal<sup>19</sup>.

As técnicas apresentadas e discutidas nesse trabalho tem-se mostrado úteis para o uso em microcomputadores . Nesse caminho sugerese para adequação ao uso de microcomputadores o estudo de parâmetros para transferência de discos rígidos padronizados para 16 bits , e a <u>u</u> tilização de memória RAM(Random Access Memory) adicional .

No tratamento de matrizes complexas mostrou-se no trabalho que para implementação nos compliladores tradicionais e na sua estrutu ração flexível adotada no sistema LEBRE o melhor caminho é o da simul<u>a</u> ção com variáveis reais das operações com números complexos.

Com a análise dinâmica no domínio da frequência ganha-se  $\underline{u}$  ma capacidade de modelação do comportamento estrutural mais adequada , com o uso da matriz de amortecimento complexa<sup>9</sup>, que não foi explorada neste trabalho.

A última contribuição foi a incorporação das subrotinas e programas à família LEBRE. Foi desenvolvido o sistema LEBRE-DINAP com interpretador de comandos baseados no do LEBRE I . Este trabalho comple tou com êxito um processo de transferência de tecnologia no desenvolvi mento de Sistemas Computacionais e Linguagens Orientadas para a Univer sidade Federal do Paraná, iniciado em 1979.

## ANEXO I (ver 3)

## ROTINAS DE SOLUÇÃO DE SISTEMAS DE EQUAÇÕES ALGEBRICAS

Neste anexo apresentamos os códigos FORTRAN das rotinas de solução de sistemas de equações algébricas lineares citadas no capítulo 3 e desenvolvidas para o sistema LEBRE. Apresentamos as rotinas baseadas no método de Crout (ver 3.5) para matrizes simétricas com vetor perfil por colunas, com uso somente da memória principal (rotina 1) e com o uso de memória secundária (rotina 2). O esquema de armazenamento é o compactado por colunas.

As versões dessas rotinas para matrizes complexas foram desenvolvidas com o uso das rotinas de aritmética complexa apresentadas no final desse anexo. Nessas rotinas os valores complexos ocupam duas posições seguidas de um arranjo vetorial, com a primeira posição contendo a parte real e a segunda a parte imaginária.
00010		SUBROUTINE OTISOL(A,B,NA,NEQ,K	00)		120
00020	C ·				129
00030	C	SUBROTINA QUE RESOLVE SISTEMA	DE EQUACI	OES	
00040	C	- LINEARES LUM MAIRIZES SINEERIU - DE AETODO DE DICOMOQUICAO DE	АЗ БЭГАК Пронт	282	
00050	C C	- PELU HEIUDU DE DEUUHPUSIUHU DE Pom admazenasento da Mateity Em	- CRUUT - ARRAN IN		
00000	e e	HATTERNETENSE RESEATE FOR FROM	FNA NE U	FTOR PERET	
00020	C C	OTEX TO THE LEVEL TO A CONTRACT OF LOCATION OF A CONTRACT OF			
00090	C				
00100	С				
00110	С	A – VETOR QUE NA ENTRADA CON	TEM A MA	TRIZ DOS CO	EFICIENTES
00120	С	COMPACTADA POR COLUNAS S	OMENTE C	ON A PARTE	SUPERIOR
00130	С	B - VETOR DE DIMENSÃO NEO QU	E NA ENT	RADA CONTEM	O VETOR I
00140	С	CARGAS E NA SAIDA CONTEM	A SOLUC	AO DO SISTER	MA
00150	C	NA - VETOR DE DIMENSAU NEU, U	UE NA EN	TRADA UUNTE	(*1 1
00160	C		S IEMNUS EC	DU DITURU	l
00170	C C	DA PHINEZ DUS COULTCLER NCO ODDEM DO CICTEMA DE FOIA	COFS.		
00100	r r	NON - CONTRO DE CONTROLES	1 N. 7 N. 8 Las N. 8		
00200	C	= 1 FAZ A REDUCAD DA KAT	RIZ A		
00210	C	= 2 FAZ AS SUBSTITUICOES	PARA SO	LUCAD DO ST	STEMA
00220	C	= 3 FAZ AMBAS AS TAREFAS	;		
00230	C				
00240	С		RICARDO	MENDES JUN	IOR
00250	С		UFPR	CURITIBA	MAIZ82
00260	C				
00270	()	$\mathbf{p}(\mathbf{r}, \mathbf{A}) = \mathbf{A} \cdot (\mathbf{A} \times \mathbf{r}) + \mathbf{p}(\mathbf{A}) + \mathbf{p}(\mathbf{A} \times \mathbf{A}) + \mathbf{p}(\mathbf{A})$			Man fore and algo you use also your page 5 44 ×
00280		ハロビロービスエファガスハロロステレビアルの エムアビウビル ハステキン			
00290		NEODENEO - 1			
00310		GOTO (10,100,10),KOU			
00320	C				
00330	C	DECOMPOSICAO			
00340	С				
00350	10	II I = 1			
00360		NAJF=NA(1)			
00370		DO 90 J=2+NEQ			
00380					
00370		しい~NPU~ひ エロ~キュードエ対人 4日			
00400		1F(TF .6F060 TO 80			
00420		TF 1= TF + 1			
00430		IF(IF1 .GT. IL)60 TO 50			
00440		JIA=2+NAJF			
00450		NAIP=NA(IF)			
00460		$\mathbb{K}$ L = IF + JK			•
00470		10 50 I=IF1,IL			
00480		NAL=NA(I)			
00490		1N=NA1-1 TT-TA1-NATANATÊ			
00000					
00520		КЕ=MAXO(ТТ,IF)+JK			
00530		JJ=1K-JK			
00540		AA=0.		,	
00550		⊾ DO 30 K=KF,KL			
00560	30	AA=AA+A(K)*A(JJ+K)			
00570		AA-(AIL)=A(JIA)-AA			
00580	40	JIA=JIA+1			
00590		KL=KL+1			
00600	50				
00610	60	NF == JN+1F F1 -= NA 1= 1			
00020		1、L(YFGJ22)ま へる…の。			
00030		1119 TV・ 11日 - 20 「K =: K F → K 1		• •	
VAN ON M		$\frac{1}{4} \frac{1}{2} \frac{1}$			

3 6 1 F 6		A REAL PROPERTY AND A REAL PROPERTY AND
00650		NAL=NA(IF)
00360		CC=A(K)/A(NAI)
00670		AA=AA+A(K)*CC
00680		A(K)≕CC
00390	70	TF=IF+1
00700		A(NAJ)=A(NAJ)-AA
00710	80	11.22 11. 李卫
00720	90	NA JF=NA J
00730		IF (FOD, NE, 3) RETURN
00740	C	
00750	C	REDUCAD DO VETOR B
00760	C	
00770	100	DO 110 N=1,NEQQ
00780		LF(B(N) ,NE, O)GO TO 120
00790	110	CONTINUE
00800		N=NE QQ
00810	120	N1 = N+1
00820		11=N1+1
00830		KL=W
00840		NAIF=NA(N)
00850		10 150 T=N1 NEQ
008600		NAT=NA(1)
00820		TT-TI-NAT+NATE
00880		TE(TT .GE. 1)60 TO 140
00000		KE=MAXO(TT .N)
00000		TK-NAT-T
00700		TRASTRIC A
00%10		
00%20		00 120 KeRE KI
00930		DU IOU NENFINE
00940	4	EB-BBTH(LNH) AD(N)
00950	130	
00960		B(1)=B(1)-BE
00970	140	
00380		
00220	120	MAIPENAI
01000		IN LOO LERINEQ
01010		NAL-RALL)
01020	160	$\mathbf{E}(T) = \mathbf{E}(T) \setminus \Theta(W   T)$
01030	C	
01040	C	RETROSUBSTITUICAO
01050	C	
01060		J-NEQ
01070		NAJ=NA(NEQ)
01080		00 190 I=1,NEQQ
01090		NAJF = NA(J-1)
01100		JKA=NAJF+1
01110		II=J-NAJ+JKA
01120		IF(II .GE. J)60 10 180
01130		KL = J-1
01140		EB=E(J)
01150		00 170  K=119  KL
01160		Б(К)=В(К)-А(ЛКА)ЖВИ
01170	1.70	JKA=JKA+1
01180	180	.] <u>I</u> .
01190	120	NUT-NUT.
01200		RETURN
01210		END
		5

		131
00010		SUBROUTINE BLOSOL (A,B,NA,NB,FlV,RCOL,MINA,NADR,NLV,NEQ,NBL
00020		1 LBL, MAXC, LV, RMAT, NRED, NPV, NCAR, NSOL, NTR, K
00030		INTEGER NOOL(NBL), MINA(NPL), NADB(NBL), NLV(LV)
00040		REAL A(LBL), E(LEL), PIV(LBL)
00050		INTEGER NA(1),NB(1)
00060	С	
00070	С	ROTINA PARA SOLUCAO DE GRANDES SISTEMAS DE EQUACOES COM
00080	С	MATRIZ DE COEFICIENTES SIMETRICA, AX=B, USANDO
00090	C	PARTICAO FOR BLOCOS
00100	C	E ESQUEMA DE ARMAZENAMENTO CUMPACTADO COM VETOR PERFIL
00110	C	አምር በሚቆ እስከ በለግር የሰር በበበም ምርስ በግር ለስምር ለግር ቅ
00120	U	ARKANJUS UTILIZADUS;
00130	C O	• • HETCH THATALLO FOR FOL DOCTOR
00140	6 6	$P \rightarrow \nabla E + ON DE + FRADELEOU COALEDE + OUS COLO P \rightarrow - + DE + OE + DE + DADAEUO COALEDE + OUS COLO P - + DE + OE + DE + DADAEUO COALEDE + DAS COLO P - + DE + ON DE + FRADELEOU COALEDE + DAS COLO P - + DE + ON DE + FRADELEOU COALEDE + DAS COLO P - + DE + ON DE + FRADELEOU COALEDE + DE + DOS COLO P - + DE + ON DE + FRADELEOU COALEDE + DE + DOS COLO P - + DE + ON DE + DE $
00130	t. C	5 - YETUK DE INHONENO CON EDE L'OSICOLO NA - HETAR DE ARONTATORES (ACURA AREA DUE A UETAR
00100	C C	NE + VETOR DE APONTADORES (OPUEA MESMA AREA OHE O VETOR
00120	С С	RS : VETOR DE MORTHDURCE VOUD'N RESHA ANTA AUSTO VETOR
00100	с С	LIA & ATTOR DE CONTREPARA DE DEDOURNEZOOCH HERDU DUPU
00220	C C	ΡΔΡΔΜΕΤΡΟς ής εντρωήμ
00200	C C	
00220	e e	NCOL : VETOS DE COLHNAS POR BLOCO
00230	ē	MINA : VETOR DE MENOR LINHA FOR BLOCO
00240	C C	NER : NUMERO TOTAL DE EQUACQES
00250	C	NEL 2 NUMERO DE BLOCOS
00260	C	LEL : DIMENSAO DA AREA DE TRABALHO FARA UM BLOCO
00220	č	MAXE : MAXIMO DE COLUNAS SIMULTANEAS NA AREA
00280	Ċ	LV : NUMERO DE VETORES INDEPENDENTES SIMULTANEOS
00290	C	KOD = 1 FAZ SOMENTE A DECOMPOSICAO DA MATRIZ
00300	С	= 2 FAZ A DECOMPOSICAO E A SOLUCAO DO SISTEMA
00310	С	= 3 FAZ SOMENTE A SOLUCAO DO SISTEMA
00320	C	IO : UNIDADE LOGICA DE SALDA
00330	C	
00340	С	VETORES DE TRABALHO
00350	C	
00360	С	NADE : VETOR DE TRABALHO PARA OS BLOCOS
00370	С	NLV : VETOR DE TRABALHO PARA OS VETORES INDEPENDENTES
00380	C	
00390	C	ARQUIVOS EM KEMORIA SECURDARIA UTILIZADOS :
00400	С	en e
00410	C	NMAT - CONTEM US BLUCUS UN MAINIZ DUS CUEFIC, A (AC, DIN
00420	C	WRED - CUNTEM US BEUCUS UP BEINER REDUZIDH (BEF DIRETUZ
00430	C	NEA = CONFER U HEURINGE ONE RECORDE DU UNEUERE VEROVERU
00440	U	Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.Α.
00450	L.	NUMB $\sim$ CONTREA OF DETERS DO VETOR SOLUCIÓN MARCHON MORE L CONTREA OS DETERS DO VETOR SOLUCIÓN X (AC. HIRETO)
00400	с С	NTE - APOLIUN DE TRARALHO PARA OS VETORES (AC. DIRETO)
00470	e e	WILC DIVIXION AND TWO TANK LAUNALITY AND LAUNAL AND AN AND AND AND AND AND AND AND AND
OUVAON VOMON	C C	
00500	c c	RICARDO MENDES JUNTOR FEV-82
00510	C	FORTO ALEGRE UFRGS
00520	č	
00530	Ĉ	KODIFICADO AGO-82
00540	C	
00550	C	
00560		GOTO (10,10,300),KOD
00570	10	JF el
00580		()=()
00590		JCF=0
00600		DO 270 NP=1,NBL
00610		READ(NHAT(NP)A
00620		NCA- NCOL(NP)
00630		JL=JL+NCA
00640		JNA-LBL-NCA

a

\*;

		T (CORD 4 ) CORD 4 $O$ (N
00000		TE CHAR FERMETADORIO TOM
00660		NSB=NP-1
00670		JEFmO
00880		NPS = 0
00690		$JPS \approx 0$
00700		DO 100 NS=1,NSB
00710		NCB=NCOL(NS)
00720		JC≔JCP+NCB
00730		1F(NINA(NP),GT.JC)GOTO 90
00740		IF(MINA(NP), FQ, JC)6010 100
00750		READ(NRED'NS)B
00760		JNB=LBL-NCB
00720		IK = .1 RE
00770		
00780		
00790		1001 - 1001 - 1
00800		
00810		DU 80 J#JF JL
00820		
00830		(LL)AM-LAM
00840		r-ran-ran-
00850		I F = NAJP-NAJJ
00860		- IF(IF,GE,JC)GOTO 80
00870		TS=MAXO(TF+1,JCP1)
00000		TT=TS4.IK
00000		NBTP=1
00070		TECTI, ED. NR+1)60TO 40
00910		
00920	40	$\mathbf{D}\mathbf{U} = \mathbf{Z}\mathbf{O} + \mathbf{U}\mathbf{U}$
00930		NBI=NB(II)
00940		NBII=NBI-1
00950		KF=NBIP-NBII
00960		IF(KF.GE.I)GOTO 60
00920		KE=NAJJ+MAXO(1E,KE)
00980		ITA-NAJJ+T
00700		кі — ПА-1
00270		
01000		
01010		たわりがない。たちになっていた。
01020		たいしょう ひんしてい ひんしにい ひんしい
01030	50	くれえられたれたりはず自自世自自
01040		A(JIA)=A(JIA)-AA
01050	60	
01060	70	NBIP=NBI+1
01070	80	NAJP≃NAJ+1
01080		GOTO 100
01090	90	NPS=NS
01100		.1PS=.1C
01110	100	
Q1110 01110	100	መሆን በተማ አንድር ፡፡፡ በ አስባት የሚኒስት የአንድር እንደ የሆኑ በ
01120		$\mathbf{T}_{\mathbf{C}} \mathbf{A} \mathbf{D} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{A} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} \mathbf{C} C$
01130		DO FOR 2005 FUEL TEVINE DECREMANDER FOR
0.1.1.40		
01150		READ(NEV)ELV
01160	105	CONTINUE
01170		JCF=JPS
01180		NPS=NPS+1
01190		DO 170 NSHNPS,NSB
01200		NCB=NCOL(NS)
01210		JC=JCF+NCB
01220		READ(NPV)PIV
01230		.1.1=.INA
V # # @ 0 V 		and and a second and
V124V 01080		したしまたのです。 私人 IDE 1
01200		1849 GFC *** 3 - *** 8578 - #1828 - 1.5 - 117 - 13
01260		DU 130 JEJE JE
01270		しつ=
01280		(LL)AM-LAM
01290		L-LAN-LAN
01300		TEENAJP-NAJJ

建丁

01310		IF(IF,GT, UC)G010 150
01320		$II_{ii} = 1 - 1$
01330		KL=NAJJ+.JF
01340		IF(JF.GT.11)(0110-130
01350		AML=II
01360		NATE-1
01370		DO 120 T=JF # 11
01380		I I == I I + 1
01390		NAI=NA(11)
01400		NALI-NAT-I
01410		, KE-NAIP-NAII
01420		IF(KF.GT.JC)GOTO 120
01430		KF=NAJJ+MAX0(IF,KF,JCP1)
01440		JK=NATI-NAJJ
01450		AA-0,
01460		00 110 K=KF,KL
01470	110	AA=6A+A(Jh+K)≉A(K)
01430		JIA=NAJJI
01490		$\Theta(\mathbf{J}\mathbf{I}\mathbf{A}) = \Theta(\mathbf{J}\mathbf{I}\mathbf{A}) - \Theta(\mathbf{A})$
01500	120	NATESNATTE TEST
01510	130	INFERIOUTINACY LEY OUF 17
01520		
01050		DO 140 KERENE
01340		DU = A(K) / FTU(-M+K)
01500		$\Delta \Delta = \Delta \Delta + \Pi T U \times \Delta (K)$
01520	140	$\Delta(K) = 11TU$
01580	.L. "Y (V	A(NA.1)=A(NA.1)-AA
01590	150	NAJP=NAJ+1
01600	120	JCF=JC
01610	180	JF1=JF+1
01620		1F(JF1.GT.JL)GOTO 250
01630		JJ=JNA+1
01640		NAJE=NA(JJ)+1
01650		JKSJNA-JCP
01660		00 240 J=JF1+JL
01670		
91380		
01020		
01710		TELTE SE, DOTO 240
01720		1S = MAXO(TE+1)
01730		IL=J-1
01740		IF(IS,GT,1L)GOTO 220
01750		11 = 1S + JK
01760		NAIP=NA(II-1)
01770		DO 210 I=IS,IL
01780		NAI=NA(II)
01790		RETTERNATE NATE
01800		TERFERE TIGHTH 200
01810		$KE=N\Delta + 14N\Delta XO(TE*KE*, IE)$
01020		116=.NA.141
01030		$K_1 = 116-1$
01850		JM-NAII-NAJJ
01860		AA=0,
01870		10 190 K=KF,KL
01880	190	AA = AA + A(JK + K) * A(K)
01890		AA-(AIL)A=(AIL)A
01900	200	$\mathbf{I} \mathbf{I} = \mathbf{I} \mathbf{I} + 1$
01910	210	NAIF=NAI+1
01920	220	KF=MAXO(IF,JF)
01930		II=KF+JK
01940		$\frac{1}{1} \frac{1}{1} \frac{1}$
01950		A A TO A
01760		EIH-V *

.

.

	101 201		
01970		DO 230 KEKF, KL	
01980		NA1= NA(11)	
01990		DIV=O(K)/O(NOL)	
02000		AA=AA+DIV*A(K)	
02010		A(K) = DIV	
02020	230	I I = I I + 1	
02030		A(NAJ) = A(NAJ) - AA	
02040	240	NO JE- NO JE1	
02050	250	WRITE(NRED/NP)A	
02060		DO 260 J=1,NCA	
02070		(L+AML)AM=LAM	
02080	260	PIV(J)=A(NAJ)	
02090		WRITE(NPV) PIV	
02100	270	JF = JL + 1	
02110		IF (KOD, EQ. 1) RETURN	
02120	C		
02130	С	SUBSTITUICAD AVANTE	
02140	C		
02150	300	CONTINUE	
02160		UO 310 J=1,LV	
02170	310	$ML \cup (J) = MEQ$	
02180		NINV=NEQ	
02120		JF = 1	
02200		JL=0	
02210		LADP=0	
02220		NFB=1	
02230		DO 560 NF=1, NBL	
02240		NCA=NCDL(NF)	
02250		NCAL=NCA*LV	
02260		LADD = LADP+RCAL	
02270		IF(LADD+LE+LBL)GUIU 3/0	
02280		LREM=LBL-NADB(NLB)	
02290		DO 320 I=NFB+NLB	
02300		L = RADE(T) + LED	
02310		IF(LI,LT,NCAL)6010 320	
02320		NBS-I	
02330	-7 -1 -1		
02340	320		
02350	0.00		
02300		DO ZAO T=4 MRS	
00300		NC = NCOL(T)	
02000		IC = ICP + NC	
02400		IF (NAUR(I) .EQ. 0) 60 TO 340	
02410		LADE1 = LAUP + 1	
02420		$1CP1 \approx 1CP+1$	
02430		CALL INVET(A(LADP1),NC,LV,JCP1,NTR,2,10)	
02440		LADE = LADE + NC*LV	•
02450	340	JCP=JC	
02460		LI=NADB(NLB)-LADF	
02470		DO 350 J=1,LT	
02480	350	A(J) = A(J+LADP)	
02490		DO 360 I=NFB,NLB	
02500		IF(I.LE.NBS)LI=NADE(I)	
02510	360	NADE(I)=NADE(I)-LT	
02520		NFB=NBS+1	
02530		►LADP=NADB(NLB)	
02540		LAUD-LADP+NCAL	
02550	370	LADF1=LADF+1	
02560		CALL IOVET(A(LADP1),NCA,LV,JF,NCAR,1,10)	
02570		JL=JL+NCA	
02580		L I =LADF	
02590		00 400 J=1,1.V	
02600		Q = U L	
02610		10.380 1=JF+JI	
02320		.1.1 = .1.1111	

×

02630		IF(A(L]+JJ),NF,0)60TO 390
02640	380	CONTINUE
02650		T=NEQ
02660	390	3F(I,LT,NLV(J))NLV(J)=1
02670		IF(MINV,GI,NLV(J))MINV=NLV(J)
02680	400	LI=LI+NCA
02690		IF(MINV.GE.JL)GOID 350
02700		READ(NRED/NP)B
02710		JNA=LBL-NCA
02720		JK=JNA-JF+1
02730		IF(NP+EQ+1+OR+MINV+GE+JF)GUIU 490
02740		MIN=MINA(NP)
02250		NOBERNY-1
02760		
02770		○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○○
02280		10 480 885-1780 Nord-Nord (Nord
022790		
0.2000		τεγμηνικής μετορικήτου, και μετά του
02020		1004# 10041 1004# 10041
02830		$LT = L \Delta D P - (E+1)$
02840		
02850		00 460 J≕1,LV
02860		IF≕NLV(J)
02870		IF(IF,GT,JC)GOTO 450
02880		IS=MAXO(IF+1,JF)
02890		KL∞LK+JC
02900		III II == IIS+, JK
02910		NBIP = 1
02920		IF(11.EQ.JNA+1)GOTO 410
02930		NBIF=NB(II-1)+1
02940	410	DO 440 [=1S,JL
02950		NBT = NB(TT)
02960		NBII=NBII
02970		
02980		LE (NE, DE, JUJULU, 450 Remuted Manager, Rev. 1001)
02220		八臣 単に八事件付入分入 チョットド ションド エフ コンシートロンギ チュート
03000		$\Delta \Delta \cdots \Delta$
03010		ビビースクロード・ドビット1
0.3020	400	DU 420 NONEZINE AA: AAID( DHE)#A(K)
03030	$A \ge 0$	TTALLT4T
03040		A(JIA)=AA
03060	<u> </u>	Т.Г.::: Т.Т. <del>4</del> -1
03020	-400 AAO	NRTE=NRT+1
03080	450	LK=LK+NCB
03090	460	LIHLIHNCA
03100	470	<b>社合取尸≖社合</b> 取(社S)
03110	480	
03120	490	JF J ≕ JF + 1
03130		LI=LADF-JF+1
03140		00 530 JairLV
03150		
03160		TE (TE POP PUP) COLO CON
03170		15#MAXO(1F+1)///////////////////////////////////
03180		TE (12*01*3F)0010-230
03190		まま <sup>100</sup> まめす JN 8100 年 2000 とりてい サンエオ
05200		NETENCE AND A LETENCE AND A CONTRACT AND A CONTRACTACT AND A CONTRACTACT AND A CONTRACTACT AND A CONTRACTACTACTACTACTACTACTACTACTACTACTACTACTA
03210		UU ULU KUU LEI VUU SUU KUU KUU KUU KUU
03220		19425年11月22日) 8月25日王王(19425月1日) 8月25日王王(19425月1日)
03230		(ATD T T … (ATD T L) … MTD T L
03240		Л Е. А.К.Т. (ЗЕ. — Т. А.С.О.Д.) — К. Е. О. 171. — 1777 Т. — 1770 Т.Т.
03250		TEAN TANA A A TEANA A TEAN TANA A A TEANA A
03280		AT MELLITICANALL 2000-200-2 月1点にしてまて
03270		saran rina asaran 1K1 ⇔.1TA⇔1
ser sur die Ser N.C.		

H

		<ul> <li>A set of the set of</li></ul>	
03290		JM=NBII-LI	
03300		AA=0.	
07710		100500 K-KE-KI	1
V 12 12 4 V			
0.5320	500	AA=AA+B(JA+K)*A(K)	
03330		AA=(AIL)A=(AIL)A	
03340	510	II = II + 1	
03350	520	NETE=NET+1	
10 10 10 10 10 10	but Aus be		
03360	530	LI=LITRUA	
03370	550	LADP=LADD	
03380		NL E=NF	
03380		NADE (NP) = ADP	
070070	EIA		
0.3400	000	JF-JLT1	
03410		JCP=0	
03420		JF=1	
03430		00 570 I=1,NBL	
03440		JC=NADB(I)	
07450		NCAENCOL (T)	
0.2 4 4 0			
0.5460			
03470		JCF1=JCF+1	
03480		CALL IOVET(A(JCP1),NCA,LV,JF,NTR,2,10)	
03490		JCF=JC	
03500	570	JF = JF + NCA	
07510		PSPTITATE ADDI	
02210		NEWIND REV	
03520		`]C⊦,≡O	
03530		DO 620 NF=1 RBL	
03540		NAUB(NF)=0	
03550		NCB=NCOL(NP)	
07540		IC= ICE+NCE	
07570		JCD1 ~ JCD41	
0.5.570			
03280		NUBL=NUBALV	
03590		READ(NPV)P1V	
03600		IF(MINV.GT.JC)GOTO 620	
03610		CALL IOVET(A(1),NCB,LV,JCP1,NTR,1,IO)	
03420		ICP1=.JCP+1	
000000			
00000			
03640			
03650		$T = M \cap (V)$	
03660		IF(IF,GT,JC)GOTO 590	
03670		IS=MAXO(IF,JCP1)-JCP	
03680		DO 580 1=TS,NCB	
02490		$11 \Delta \approx 1.7 \pm 7$	
() -2 -2 () ()	EOA	Δζ ΙΤΔΥΞΔζ ΙΤΔΥ/ΡΤυζΤΥ	
03700	080		
03710	590	LIELITNUS NELVONSY (ACT) NOD LU ICEL NTD D	101
03720		IF (NP+NE+NBL)UALL IUVEI(A(I), NUB; LV; JUPI)N(K)2;	1.07
03730	620	JCF = JC	
03240	C		
07750	C	RETROSURSTITUTCAŬ	
00700	C	TYL, TYCHOLOGY A TO A SOLUTION	
03700	6.		
03770		alla = PEE IX	
03780		NF=NBL	
03790		NADB(NF)=NCDL(NF)*LV	•
03800		DO ZGO NEB=1, NBL	
07010		DEAD(NDED(ND)R	
03010			
03820			
03830		NCOL=NCOXLQ	
03840		JF = JL - NCA + 1	
03850		IF(NCA.LT.2)GOTO 670	
03860		JJ=JL	
02020		TTalBL	
0.5670		water to ADD (TTA)	
03880			
03880		DU 660 Imzrkus	
03900		NRTE=NR(TT=T)+T	
03910		NBII=NBI-JJ	
03920		KF=NBIF-NBII	
07070		TE(KE,GE,JJ)G0T0 650	
07040		IMENETTA IF-1	
00740		A2177-14224 & 1307 - 8	

.

03950		KF≕MAXO(KF,JF)-JF+1	
03960		KL=JJ-JF	
03970		L_1=0	
03980		10 640 J-1,LV	
03990		JKA=LI+KF	
04000		IKA=LI+KL	
04010		JIA=IKA+1	
04020		AA=A(JIA)	
04030		DO 630 KEJKATIKA	
04040	630	A(K)=A(K)-B(JM+K)≭AA	
04050	2012040	JM=JK-NCA	
04060	640	$L_1 = L_1 + RU6$	
04070	650	[1, 1] = [1, 1] = [1, 2]	
04080			
04090	660	NEIHNEIFHI Coll Iouet(o(1), NCo.LU, IE, NCOL, 2, TO)	
04100	070	TE (ME = ED = 1)COTD = 740	
04110		1P (NP+E0+170010 700 NCD-MC-1	
04120		NSERENSE	
04140		INA=1 BL-NCA	
04150		MIN=MINA(NF)	
04160		JC = JF - 1	
04170		LADP=NADB(NP)	
04180		DO 730 NS=1,NSB	•
04190		NCB=NCOL(NSBB)	
04200		JCF=JC-NCB	
04210		JCP1=JCP+1	
04220		IF(MIN.GT.JC.AND.NS.NE.1)GOTO 720	
04230		IF(NADB(NSBB).NE.0)GOTO 680	
04240		NBS=NSBB	
04250		NCBL=NCB*LV	
04260		LADP1=LADP+1	
04270		CALL IQUET(A(LADPI), MUE, LV, JUF1, MIN, I, IU)	
04280	5	NUDB(NOBB)=LUDL+NCEL	
04290	680		
04300			
04310		$10 \ 710 \ T = 1F \ J_{-}$	
04330		$\mathbf{I} \stackrel{\text{\tiny }}{=} \mathbf{I} \stackrel{\text{\tiny }}{=} \mathbf{I} \stackrel{\text{\tiny }}{=} \mathbf{I}$	
04340		 JJ=JJ+1	
0.4350		NBI=NB(1I)	
04360		NBII=NBI-I	
04370		KF=NBIP-NBII	
04380		IF(KF.GT.JC)GOTO 710	
04390		$KF = MAXO(KF \nu JCF1) - JCF$	
04400		L.I.=	
04410		LK=LADF	
04420		"N=NB11+JCP-CUDI.	
04430		$\frac{10}{20} \frac{700}{20} \frac{1}{1} \frac{1}{1}$	
04440		00-00000000000000000000000000000000000	
04450			
04460		10 690 K=JKA,IKA	
04420	600	A(K) = A(K) - B(JK+K) * AA	
04400	U/M	JM=JH-NCB	
04500		LK=LK+NCB	
04510	700	LIHLIHNCA	
04520	710	<b>NBIE</b> = <b>NBI+1</b>	
04530		LADP=NADB(NSBB)	
04540	720	NSBB=NSBB-1	
04550	730	JC=JCP	
04560		LL=NADB(NF)	
04570		LI=NADB(NES)-LL	
04580		$\frac{10}{240} \frac{740}{1} \frac{1}{1} \frac{1}{1}$	
04590	740	$\frac{A(1)^{-}A(1L+1)}{2}$	
04500		TrO \ 700 T = 12D2 2D	

.

4

\*

04610	250	何為我發(十)、時貢即代(九)、十十
04520		3.8 · 3.4 · ·······························
04630	760	$\left(\left \mathbf{f}^{(1)}_{1},\cdots,\mathbf{f}^{(n)}_{n}\right \right)$
04640		NE TURI
04650		1 10 10
04660	С	
04620	C	
0.4480		SUBROUTINE (DVE) $(\nabla, M(z), \nabla, z, z, 10, K(00, TP))$
04690	r.	
04700	ē	REALIZA AS EZS DU ARAULTO DE VETORES
0.4710	n	
04720	r C	原本版本指版工程的第三时, 把制工模式打查
04230	Ĉ	A PARALANSIA LAYAZAZI MELANDA ANG MELANDAN ANG P
0.4740	Ê	NO 1 NHKERO DE LIDUKS A FRANSFERIR
04250	r r	A CE 2 AND
04700	e e	T : PRIMETRA I INHA DE VETORES À TRANSFERTR
04220	r r	TO : NUMERO NO AROLD VO OUE CONTEK OS VETORES
04700	C	KOB $\sim$ 1 : OPERATAD DE LETTIRA DU ARQUIVO
04700	C C	E 2 : OPERACAO DE ESSETTA NO ARQUIVO
04720	C C	TP ? NUMERO DA UNITISOF PARA MENSARERS DE ERRO
04010	C C	THE & LEGITIPHIES CONTRACTOR STRUCTURES CONTRACTOR STRUCTURES
04010	1.7 (*)	$\Delta D D \Delta \mathbf{N} + O - \mathbf{H} \mathbf{T} + \mathbf{T} \mathbf{Z} \Delta \mathbf{T} \mathbf{D}$
04820	1.2	MACHINGTO - D. F. J. K., I. Z. PRECE
04830	С С	Η « ΈΓΟΛΑ ΑΓ ΛΑΓΣΤΑΤΕΧΙΤΕΆ ΑΔΟ ΗΓΤΑΣΥΩ Α ΤΕΛΝΩΕΓΣΤΡ
04840	C C	A DEORD OF FOELTOFFICIED DOD AFTOVED FLUXMOLFICER
04830	С. С	ρταλορό χαρόσα Πυστάρ ετιμος
04880		NUCLEAR ALCORD ALCORD ALCORD FEATURE FEATURE NOTED ALCORD ALCORD ALCORD C
	3	
04870	0	
04820	C	
04880	С С С	ν, τη χεταγματική τη
04820 04880 04890 04900	с С С	DIMENSION V(1)
04870 04880 04890 04900 04910	С С С	DIMENSION V(1) NAC=I
04870 04880 04890 04900 04910 04920	с с с	DIMENSION V(1) NAC=I NL = $LV*NC$ COIO (10-20) - $K(V)$
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04930	C C C	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04930 04940	C C C	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04940 04950	C C C	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC CCAD(TO(NAC,EEE: 21)(U(1),L=K,M),NC)
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04930 04950 04950 04960	0 0 0	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 HO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) HOCHACLE
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04950 04950 04960 04970	0 0 0	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERN=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04950 04950 04950 04950 04950	C C 10	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(10'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04930 04930 04950 04950 04950 04980 04990	C C 10 15	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETUEN K=4
04870 04880 04900 04910 04920 04930 04930 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950	C C 10 15 20	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) MAC=NAC+1 K=K+1 RETUEN K+1
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950 04950	C C 10 15 20	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 25 J=1,NC
$\begin{array}{c} 04870\\ 04880\\ 04890\\ 04920\\ 04920\\ 04920\\ 04930\\ 04930\\ 04940\\ 04950\\ 04950\\ 04960\\ 04970\\ 04980\\ 04990\\ 04990\\ 05010\\ 05010\\ 05020\\ \end{array}$	C C C 10 15 20	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 25 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L=K;NL,NC)
04870 04880 04890 04900 04910 04920 04920 04930 04940 04950 04950 04960 04970 04970 04970 04970 05000 05010 05020 05030	C C C 10 15 20	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 05 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-K;RL,(C)) NAC=NAC+1 K=1 DO 05 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-K;RL,(C)) NAC=NAC+1
04870 04880 04890 04990 04910 04920 04930 04930 04940 04950 04950 04960 04970 04920 04920 04920 05010 05020 05020 05030 05040	C C C 10 15 20 25	DIMENSION V(1) MAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 LO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) MAC=NAC+1 K=K+1 RETUEN K=1 DO 05 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(1),L=K;NL,(C) NAC=NAC+1 K=K+1
04870 04880 04890 04990 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 05020 0	C C  10 15 20 25	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=3 DO 05 J=1,NC MRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L=E;RL,(C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN HERETURN HERETURN
$\begin{array}{c} 04870\\ 04880\\ 04920\\ 04920\\ 04920\\ 04920\\ 04920\\ 04930\\ 04930\\ 04950\\ 04950\\ 04950\\ 04950\\ 04950\\ 04950\\ 04950\\ 05020\\ 05020\\ 05020\\ 05030\\ 05030\\ 05050\\ 0500\\ 05050\\ 050\\$	C C C 10 15 20 25 91	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) MAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 05 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-K;RL,VC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IP,101)IO HETURN
04870 04880 04900 04900 04910 04920 04920 04930 04930 04970 04960 04960 04960 04960 04970 04960 04960 05020 05010 05020 05020 05030 05050 0	C C C 10 15 20 25 91	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 BO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 BO 25 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L=K,KL,(C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN
04870 04880 04880 04900 04910 04920 04920 04920 04920 04920 04970 04960 04960 04970 04960 04970 04970 05020 05010 05020 05020 05030 05050 05050 05050 05060 05080	C C C 10 15 20 25 91 92	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 25 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(1),L-K;NL,(C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IF,101)IO RETURN WRITE(IF,102)IO NAC=NAC+1 K=TURN WRITE(IF,102)IO
04870 04880 04880 04900 04910 04920 05020 0	C C C 10 15 20 25 91 92	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(10'NAC,ERR=91)(V(1),L=K;NL,NC) MAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=1 DO 25 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-K;RL,C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IP,101)IO KETURN WRITE(IP,102)IO RETURN WRITE(IP,102)IO RETURN
04870 04880 04880 04900 04910 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 05020 0	C C C 10 15 20 25 91 92 101	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KOD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERR=91)(V(1),L=K,NL,NC) MAC=NAC+1 K=K41 RETUEN K=1 DO 05 J=1,NC WRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-K,RL,(C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN WRITE(IP,102)IO RETURN WRITE(IP,102)IO RETURN FORMAT(ZZ' ERRO NA LEITURA DO AROUIVO (,T3/)
04870 04880 04880 04900 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 04920 05020 0	C C C 10 15 20 25 91 92 101 102	DIMENSION V(1) NAC=I NL = LV*NC GOTO (10,20),KUD K=1 DO 15 J=1,NC READ(IO'NAC,ERK=91)(V(1),L=K,NL,NC) MAC=NAC+1 K=K+1 RETURN K=j DO 05 J=1,NC MRITE(IO'NAC,ERR=92)(V(L),L-E;RL,4C) NAC=NAC+1 K=K+1 RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN WRITE(IP,101)IO RETURN WRITE(IP,102)IO RETURN FORMAT(/// ERRO NA LEITURA DO ARQUIVO ',I3/) FORMAT(/// ERRO NA GRAVACAO DO ARQUIVO ',I3/)

ANEXO II (ver 4.5)

COMANDOS DA LINGUAGEM LEBRE

O sistema LEBRE-DINA para análise de estruturas sujeitas a cargas dinâmicas periódicas tem a entrada de dados na forma de linguagem orientada com comandos de interpretação sequencial. A estrutura da linguagem é a mesma dos demais sistemas da família LEBRE<sup>24</sup>, e é dividida em etapas de dados (MALHA, ESTRUTURA, CONTOPNO, CARGAS, ANALISE e PESULTADOS). Após a naálise de uma estrutura é permitida a alteração dos dados para nova análise.

A sintaxe destes comandos está definida como abaixo:

As seguintes regras devem ser observadas:

1- símbolos não terminais serão escritos em letras minúsculas e entre<>;

2- símbolos terminais serão escritos em letras maiúsculas, sendo necessário no mínimo as quatro primeiras letras;

3- termos opcionais serão escritos entre [];

4- termos alternativos serão escritos entre |;

5- termos repetitivos serão escritos entre {};

6- o símbolo ::= ē usado para indicar geração:

7- o símbolo ; não é obrigatório quando é o último do registro:

8- o caracter \$ ē indicativo de continuação no registro seguinte:

9- o símbolo de partida é o não-terminal sessão .

Uma sessão no LEBRE é definida por <sessão>::=[<comece>]{<programa>}Г<termine>] <programa>::= [<titulo>]{<unidade><imprimir><etapa>}<fim> <comece>::= CONVERSACIOMAL; <termine>::= SISTEMA; <titulo>::= TITUL0 <texto>; <fim>::= FIM; <etapa>::=<malha>|<estrutura>|<contorno>|<cargas>|<analise>| <resultados> <malha>::= DADOS DA MALHA;{<coordenadas>|<conetividades>| <tipo de elemento> | <unidade> | <imprimir>} <coordenadas>::=<coord-nodal> |<coord-multipla>| <semelhança nodal> <simetria> <coord-nodal>::= COORDENADAS;{<inteiro> <especif. de coord>;} <coord-multipla>::= COORDENADAS MULTIPLAS;{<lista> INICIO <especif. de coord.> FIM <especif. de coord.>;} <especif. de coord.>IGUAL <lista>}; } <especif. de coord.>::={ X <real> | Y <real> | Z <real>}³ |  $\{< real > \}^{3}$ <simetria>::= SIMETRIA [NODAL];{<lista> COM <lista> <especif. de simetria>; } <especif. de simetria>::= EIX0 X | Y | Z | RETA <ponto><ponto>| PLANO<ponto><ponto> | XY | YZ | XZ <conetividade>::=<conet-elemento> |<conet-multipla> | <semelhança de conet.> <conet-elemento>::= CONETIVIDADE;{<inteiro><especif. de conet.>;} <conet-multipla>::= CONETIVIDADE MULTIPLA;{<lista> NOS <especif. de conet.> PASSO <inteiro>[<inteiro>];} <semelhanca de conet.>::= SEMELHAMCA DE CONETIVIDADE;{<lista> {MAIS <inteiro> IGUAL <lista>};} <especif. de conet.>::=<inteiro> <inteiro>[<inteiro>]] <tipo de elemento>::= TIPO DE ELEMENTO;{<lista> TIPO <tipo>;} <tipo>::= TP | TE | PP | PE | GP | EPTL | EPQL | EPTQ | EPQQ <estrutura>::= DADOS DA ESTRUTURA;{priedades> <unidade> <imprimir>} <propriedades>::= PROPRIEDADES;{<lista><especif. de prop.>;} <especif. de prop.>::={AX <real>| IX <real>| IY <real>| IZ <real> | ESPESSURA <real> | <real> |

<constantes>::= CONSTANTES;{<lista><especif. de const.>;} <especif. de const.>::= E <real> | G <real> | POISSON <real> | MASSA <real> | KAMORTECIMENTO <real> | MAMORTECIMENTO < real> { < real> }<sup>6</sup> <contorno>::= DADOS DE CONTORNO;{<restrições> |<unidades> | <imprimir> } <restrições>::= RESTRICOES MODAIS;{<lista> INCOGNITAS <incognitas> | TOTAL | MOLA <especif. de molas>;} <incognitas>::= U|V|W|RU|RV|RW <especif. de molas>::= KX <real> | KY <real> | KZ <real> | KMX <real> | KMY <real> | KMZ <real> |{<real>}<sup>6</sup> <cargas>::= DADOS DE CARGA;{<ações nodais>|<carga frequencia>| <unidades> | < imprimir> | < funções> } <acões nodais>::=ACOES NODAIS; {< carregamento>; { < lista> CARGAS <especif. de cargas>;}} <especif. de cargas>::= PX <real> | PY <real> | PZ<real> | MX <real> | MY <real> | MZ <real> | {<real>}<sup>6</sup> <carregamento>::= CARREGAMEMTO <inteiro>[<titulo>] <carga frequencia>::= CARGA FREQUENCIA [FATOR <real>] DEFASAGEM < inteiro>];{<parcelas>}; <parcela>::= [FATOR <real>] ACOES NODAIS [CARREGAMENTO] <inteiro> [FREQUENCIA <real>][DEFASAGEM <inteiro>] FFUNCAO <inteiro>lfPERIODO <real>lfPARCELAS <inteiro>1 <funções>::= FUNCAO TEMPO AMORTECIMENTO FREQUENCIA <função>; <função>::= <inteiro> COEFICIENTES <real> | PONTOS <inteiro> {<real>} PONTOS X <real> Y <real> {<real>}<sup>2</sup> <analise>::= DADOS DA ANALISE;{<intervalo>|<defasagem>| <solução> |<similares> |<tipo analise> |<unidades> | <imprimir> |<ativos> |<inativos> <intervalo>::= INTERVALO FREQUENCIA TEMPO { < inteiro> < real} };</pre> <defasagem> : = DEFASAGEM TEMPO ANGULAR; <especif. de defas.>;

BIBLIOTEGA

<especif. de defas.>::= <inteiro> CONSTANTE <real> VARIAVEL NOS <lista> INCOGNITA <incognita><real> <solucão>::= SOLUCAO [MEMORIA <inteiro>][BLOCOS <inteiro>] [OPERACOES][PRIMARIA]; <similares>::= SIMILARIDADE;<lista> SIMILAR <nome> <tipo analise>::= ANALISE DINAMICA [PERMANENTE] | ESTATICA **FLINEART**; <ativos>::= ATIVOS NOS|ELEMENTOS|CARREGAMENTOS <lista>; <inativos>::= INATIVOS NOS|ELEMENTO|CARREGAMENTOS <lista>; <resultados>::= RESULTADOS;{<especif. de saída>|<combinação>| <unidades> < imprimir> < ativos> < inativos> } <especif. de saīda>::= DESLOCAMENTOS [NOS][<lista>] ESFORCOS [ELEMENTOS][<lista>] | REACOES [NOS] [<lista>] | TODOS TEMPO|FREQUENCIA [PARCELAS <lista>]; <combinação>::= COMBINACAO; <inteiro>{<inteiro>}; <unidade>::= UNIDADE {<un-comprim.> |<un-peso> |<un-temper.> | <un-angulo> |<un-tempo>}; <un-comprim.>::= \*M | METROS | POLEGADAS | PES | CM | CENTIMETROS | DM | DECIMETROS <un-peso>::= \*KGF|QUILOS|TF|TONELADAS|LIBRAS|KIPS|NEWTONS <un-temper.>::= \*CG|FAHRENHEIT <un-angulo> ::= \*RADIANOS | GRAUS <un-tempo>::= \*S|SEGUNDOS|MN|MINUTOS|HR|HORAS < imprimir> ::= [NA0] IMPRIMIR; < inteiro> [ATE | A < inteiro>][CADA dinteiro>]

<texto>::= " < caracter> "

ANEXO III (ver 3)

#### CONTAGEM DE OPERAÇÕES NA SOLUÇÃO DE SISTEMAS DE EQUAÇÕES

É muito simples quantificar o número de operações realizadas nos algoritmos diretos de solucção de sistemas de equações lineares, apresentados no capítulo 3. Geralmente esta é a forma de comparação quanto à eificência computacional dos algoritmos.

Fator importante na eficiência de um algoritmo também é o tempo de processamento gasto com acesso à memória. Obviamente o acesso à memória secundária, sendo mais lento, deve ser melhor estudado. No texto comentários foram tecidos sobre este aspecto.

Apresentamos resumidamente a contagem de operações para os diversos algoritmos apresentados incluindo-se solução de matrizes quaisquer, matrizes com distribuição em banda, simétricas e com perfil. Como a adição e a subtração são operações bem mais rápidas, e a divisão é realizada em pequena quantidade se usa apenas o total de produtos para comparações. Para matrizes complexas, a quantidade indicada nos algoritmos seria de operações complexas, e equivalência desta com as reais estão indicadas em 3.8.

#### III.1 Matriz quadrada qualquer

método de eliminação (ve	er 3.2):	
eliminação avante-	produtos	n³/3 - n/3
	divisões	n²/2 - n/2
retrosubstituição-	produtos	n²/2 - n/2
	divisões	n
total	produtos	n <sup>3</sup> /3+n <sup>2</sup> /2-5n/6
	divisões	n²/2 +n/2

método de decomposição (ver 3.3)

decomposição	produtos	n <sup>3</sup> /3-n <sup>2</sup> /2+n/6
	divisões	n²/2-n/2
substituição	produtos	n²/2-n/2
retrosubstit.	produtos	n²/2-n/2
	divisões	n
total	produtos	n³/3+n²/2-5n/6
	divisões	$n^{2}/2+n/2$

## III.2 Matrizes esparsas

# III.2.1 Matrizes banda

método de eliminação

eliminação	produtos	$nm^{2} - nm - 2m^{3}/3 + m^{2} - m/3$
	divisões	$nm - m^2 / 2 - n + m / 2$
retrosubstit.	produtos	$nm - m^2 / 2n + m / 2$
	divisões	n
total	produtos	$nm^2 - 2m^3 / 3 + m^2 / 2 + m / 6 - n$
	divisões	nm-m²/2-m/2
com k = m/n	produtos	n <sup>3</sup> (k <sup>2</sup> - 2k <sup>3</sup> /3) + n <sup>2</sup> k <sup>2</sup> /2 + n (k/6 - 1)
	divisões	$n^{2}(k-k^{2}/2)+nk/2$

## método de decomposição

decomposição	produtos	(m-1) <sup>2</sup> (n-m)+m <sup>3</sup> /3-m <sup>2</sup> /2+m/6
	divisões	$nm - m^2/2 - n + m/2$
substit. avante	produtos	$nm - m^2 / 2 - n + m / 2$
retrosubstit.	produtos	$nm - m^2 / 2 - n + m / 2$
	divisões	n
total	produtos	$nm^2 - 2m^3/3 + m^2/2 + m/6 - n$
	divisões	$nm - m^2 / 2 + m / 2$
com k=m/n	produtos	n³(k²-2k³/3)+n²k²/2+n(k/6-1)
	divisões	n² (k-k²/2)+nk/2

III.3 Matrizes simétricas (ver 3.5)

## III.3.1 Matrizes simétricas quadradas

método de decomposição (redução de Crout)

decomposição	produtos	n <sup>3</sup> /6-n/6
	divisões	n²/2-n/2
substit. avante	produtos	n²/2-n/2
retrosubstit.	produtos	n²/2-n/2
	divisões	n
total	produtos	n³/6+n²-7n/6
	divisões	$n^{2}/2+n/2$

Fatorização	produtos	n²/6-n/6
	divisões	n²/2-n/2
	raiz quad.	n
Substit.avante	produtos	n²/2-n/2
	divisões	n
retrosubstituição	produtos	n²/2-n/2
	divisões	n
total	produtos	n³/6+n²-5n/6
	divisões	n²/2+3n/2
	raiz quad.	n

## III.3.2 Matrizes simétricas esparsas

III.3.2.1 Matrizes simétricas banda

método de	decomposição ( reduç	ão de Crout)	
	Decomposição	produtos	m(m-1)(n-m)/2+m³/6-m/6
		divisões	$nm-m^{2}/2-n+m/2$
	Substit.avante	produtos	nm-m <sup>2</sup> /2-n+m/2
	retrosubstituição	produtos	nm-m <sup>2</sup> /2-n+m/2
		divisões	n
	total	produtos	nm <sup>2</sup> /2+3nm/2-m <sup>3</sup> /3-m <sup>2</sup> /2+5m/6-2n
		divisões	nm-m <sup>2</sup> /2+m/2
com k=m/n	produtos	n³(k²/2-k³/3)+n²(3k/2-k²/2)+	
		n(5k/6-2)	
		divisões	n²(k-k²/2)+nk/2

## III.3.2.2 Matrizes simétricas com vetor perfil por colunas (ver 3.5)

Metodo de Decomposição(Crout modificado)

produtos:  $n^{3}/6+n^{2}/2+n/3-1-\sum_{j=2}^{n} \sum_{j=1,j=1}^{j} \sum_{j=1}^{j} \sum_{j=1,j=1}^{j} \sum_{j=1}^{j} \sum_{$ 

substituição avante

 $n(n+1)-3L_{n+1}/2-l_{n+1}^{2}/2 - \sum_{i=1}^{n} max(L_{i},l_{n+1})$   $i=L_{n+1}+l_{n+1}$ onde  $L_{n+1}$  e a primeira linha não nula do vetor

retrosubstituição

n(n+1)/2 - Londe I. =  $\Sigma L_j$ j=1 divisões: decomposição n(n+1)/2 n L onde L =  $\Sigma$  L<sub>j</sub> j=2 retrosubstituição

n

#### BIBLIOGRAFIA

- BARBOSA, H.J.C. e EBECKEN, N.F.F. Matriz de massa diagonal para elementos de ordem superior. II SIMPOSIO SOBRE SISTEMAS COMPUTACIONAIS PA RA ENGENHARIA CIVIL. <u>Anais</u>. São Paulo, 1978. pp. 61-83.
- 2. BATHE, K-J e WILSON, E.L. <u>Numerical methods in finite</u> element analysis. New Jersey, Prentice-Hall, 1976.
- 3. BATHE, K-J, WILSON, E.L. e PETERSON, F.E. SAP-IV <u>A</u> <u>structural analysis program for static and dynamic</u> <u>response of linear systems</u>. Rep. EERC 73-11 (revisado) 1974. Berkeley, CA
- 4. BREBBIA, C.A. e FERRANTE, A.J. <u>Computational methods for</u> <u>the solution of engineering problems.</u> London, <u>Pentech Press Limited</u>, 1978
- 5. BRIGHAM, E.O. <u>The fast Fourier transform</u>. New Jersey, Prentice-Hall, Inc. 1974.
- 6.BROOKS, D.F. e BROTTON, D.M. Computer system for analysis of large frameworks. PROC. AMER. SOCIETY OF CIVIL ENGS. Struct. Div. 93(6): Dez. 1967.
- 7.CANTIN, G. An equation solver of very large capacity. Int. J. of Num. Methods in Engineering, 1971.
- CHEN, YU <u>Vibrations: theorectical methods</u>. Addison Wesley
   P. Co., Inc. 1966.
- 9. CLOUGH, R.W. e PENZIEN, J. <u>Dynamics of Structures.</u> Tokyo, McGraw-Hill Kogakusha Ltd., 1975.

- 10. FELIPPA, C.A. Solution of linear equations with a skylinestored symmetric matrix. <u>Computers & Structures 5()</u>: 13-29, 1975.
- 11. FENVES, S.J., PERRONE, N., ROBINSON, A.R. e SEHNOBRICH, W.C. <u>Numerical and computer methods in structural</u> mechanics. (editores) London, Academic Press, 1973.
- 12. FERRANTE, A.J. e BREBBIA, C.A. <u>The finite element technique</u>. (editores) Porto Alegre, URGS, 1975
- 13. FERRANTE, A.J., VIEIRA, I.A. e FRANCO, J.S.G. LEBRE Um sistema educacional para engenharia civil. II SIMBOSIO SOBRE SISTEMAS COMPUTACIONAIS PARA ENGENHARIA CIVIL. Anais. São Paulo, 1978. pp 36-46.
- 14.FERTIS, D.C. <u>Dynamics and vibration of structures</u>. John Wiley & Sons, Inc., 1973.
- 15. FORSYTHE, G.E., MALCOLM, M.A. e MOLER, C.B. <u>Computer</u> methods for mathematical computation. Prentice-Hall, 1977
- 16. FORSYTHE, G.E. e MOLER, C.B. <u>Computer solution of linear</u> algebraic systems. New Jersey, Prentice-Hall, 1967.
- 17. GUPTA, S.K. e TANJI, K.K. Computer program for solutions of large sparse unsymmetric system of linear equations. Int. J. of Num. Meth. in Engng. 11():1251-1259, 1977.
- 18. HURTY, W.C. e RUBINSTEIN, M.F. <u>Dynamics of structures</u>. New Jersey, Prentice-Hall, Inc., 1964.
- 19. IRONS, B. A frontal solution program for finite element analysis. Int. J. of Num. Meth. in Engng. 2( ):5-32, 1970.

- 20. JENNINGS, A. e TUFF, A.D. A direct method for the solution of large sparse symmetric simultaneous equations. PROC. of LARGE SPARSE SETS OF LINEAR EQUATIONS, London Academis Press, 1971.
- 21. JENSEN, G.H. e PARKS, G.A. Efficient solution for linear matrix equations. PROC. AMER. SOC. OF CIVIL ENGINEERS Struct. Division 96(1), 1970
- 22.KEY, J.E. Computer program for solution of large sparse unsymmetric systems of linear equations. <u>Int. J. of</u> Num. Methods in Engineering. 6():497-509, 1973.
- 23. KREIDER, D., OSTBERG, D.R. KULLER, R.C. e PERKINS, F.W. <u>An introduction to linear analysis</u>. Addison Wesley P. Co. Inc. 1966.
- 24. <u>LEBRE</u> <u>Linguagem Educacional Brasileira para Engenharia</u>. Manual do usuário. Porto Alegre, UFRGS, 1983.
- 25. MacNEAL, R.H. e McCORMICK, C.W. The NASTRAN computer program for structural analysis. <u>Computers & Structures</u>. 1():389-412, 1971.
- 26. McCORMICK, C.W. Sparse matrix operations in NASTRAN. in <u>Theory and Practice of Finite Element Structural Analysis</u> Univ. of Tokyo Press, pp 613-632. 1973.
- 27. McLAY, R.W., KAWAHARA, M., STEARNS, B.K. e BUTURLA, E.M. Sparse matrices in finite element program development. in <u>Theory and Practice of Finite Element Structural</u> Analysis. Univ. of Tokyo Press. pp 633-650, 1973.
- MEEK, J.L. <u>Matrix structural analysis</u>. New York, McGraw-Hill, 1971.

- 29. MEIROVITCH, L. <u>Analytical methods in vibrations</u>. New York, The Macmillan Co., 1967.
- 30. MEIROVITCH, L. <u>Elements of vibration analysis</u>. Tokyo, McGraw-hill Kogakusha, 1975.
- 31. MELOSH, R.J. e BAMFORD, R.M. Efficient solution of load deflection equations. PROC. AMER. SOC. OF CIVIL ENGS. Struc. Div. <u>95(4)</u>, 1969.
- 32. MEYER, C. Special Problems related to linear equation solver PROC. OF AMER. SOC. OF CIVIL ENGS. 101(4):869-890, 1975.
- 33. MONDKAR, D.P. e POWELL, G.H. Towards optimal in-core equation solving. Computers & Structures. 4():531-548, 1974.
- 34. MONDKAR, D-P. e POWELL, G.H. Large capacity equation solver for structural analysis. <u>Computers & Structures</u>. 4(): 699-728, 1974.
- 35. MUELLER, S.C., ELLWANGER, G.B., LIMA, E.C.P., JACOB, B.P. e ALVES, J.L.D. Dynamic analysis of jack-up platforms. <u>OFFSHORE ENGINEERING</u> V. 4:378-399. Pentech Press. London, 1984.
- 36. The NASTRAN demonstration manual. NASA SP-223, 1970
- 37. The NASTRAN Theorectical manual. NASA SP-221, 1970.
- 38. The NASTRAN user's manual, NASA SP-222, 1970.
- 39. PAO, Y.C. Algoritms for direct-access Gauss solution of structural stifness matrix equations. Int. J. of Num. Methods in Engng. 12():751-764, 1978.

- 40. PAO, U.C. Solving large structural stiffness matrix equations in resumable segments. <u>Computers & Structures</u> 14():247-254, 1981.
- 41. PRATES DE LIMA, E.C. LORANE DINA- <u>Uma linguagem orientada</u> <u>para análise dinâmica de estruturas</u>. COPPE/UFRJ. Rio de Janeiro, 1977. tese de doutoramento.
- 42. PRZEMIENIECKI, J.S. <u>Theory of matrix structural analysis</u>. New York, McGraw-Hill Book Co., 1968.
- 43. PRZEMIENIECKI, J.S. Matrix structural analysis of substructures. <u>Am. Int. of Aeron. and Aerosp. Journal</u> 1():138-147.
- 44. RECUERO, A. e GUTIERREZ, J.P. A direct linear system solver with small core requirements. <u>Int. J. of Num. Meth. in</u> Engineering. 15():633-645, 1979.
- 45. RUBINSTEIN, M.F. Combined analysis by substructures and recursion. PROC. of AMER. SOC, OF CIVIL ENGS. 93(2):231-235, 1967.
- 46. SCHKADE Jr., A.F. <u>Solution techniques for large system of</u> stiffness equations. Aerospace Eng. Austin, TX 1969.
- 47. SORIANO, H.L. <u>Formulação dos métodos de Gauss e Cholesky</u> <u>para análise matricial de estruturas</u>. COPPE/UFRJ, Rio de Janeiro, 1972.
- 48. SPHAIER, S. FERRANTE, A.J., FIALHO, G.O. e VALENZUELA, E.D.C. Cálculo automático de forças de ondas sobre estruturas Offshore. II CONGRESSO LATINOAMERICANO SOBRE METODOS COMPUTACIONAIS PARA ENGENHARIA CIVIL. <u>Anais</u>. Curitiba, 1980. pp. 352-369.

- 49. SPHAIER, S.H., FERPANTE, A.J. e CERROLAZA, M. Imprecisões no cálculo de forças de ondas em estruturas Offshore. II CONGRESSO LATINOAMERICANO SOBRE METODOS COMPUTACIO-NAIS PARA ENGENHARIA CIVIL. <u>Anais.</u> Curitiba, 1980 pp 327-351
- 50. TONG, P. e ROSSETTOS, J.N. Finite element method basic technique and implementation. The MIT Press, 1977.
- 51. TURKENIEZ, M. <u>Um esquema eficiente para a solução de</u> sistemas lineares esparsos. Porto Alegre. URGS, 1974.
- 52. VENDHAM, C.P., KADORR, M.P. e DAS ,Y.C. An integrated sequential solver for large matrix equations. Int. J. of Num. Meth. in Engng. 8():227-248, 1974.
- 53. WILKINSON, J.H. The algebraic eigenvalue problem. Oxford, 1965.
- 54. WILSON, E.L., BATHE, K-J e DOHERTY, W.P. Direct solution of large systems of linear equations. <u>Computers &</u> Structures. 4():363-372, 1974.
- 55. WILSON, E.L. e PENZIEN, J. Evaluation of orthogonal damping matrices. Int. J. of Num. Meth. in Engng. 4(1):5-10,1972
- 56. ZIELINSKI, A. On inversion of complex matrices. Int. J. of Num. Meth. in Engng. 15():1653-1656, 1979.
- 57. ZIENKIEWICZ, O.C. the finite element method. London, McGraw-Hill, 1977 (3ª edição).

TELIOTECA