### Pontificia Universidade Católica do Rio de Janeiro, RJ, Brasil Departamento de Engenharia Civil e Ambiental, Geotecnia

# LISTA Nº 1

### Karen Ninanya

(1812565)

Professor	·
Disciplin	aMEC 2532 - Métoddos Numéricos em Engenharia Civi
Data	

## Questão 1

Considere uma coluna con 6m de altura e área de seção transversal  $A=100cm^2$  suportando em seu topo um força vertical de compressão F=1,7MN. O módulo de Young do material que forma a coluna é  $E=20MN/cm^2$ .

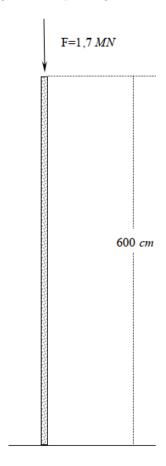
Execute duas análises pelo método dos elemetos finitos. A primera com elementos lineares de 2 nós com comprimento L=1m cada (total de 6 elementos lineares ao longo da altura da coluna). A segunda análise com 3 elementos quadráticos de 3 nós com comprimento L=2m cada (total de 3 elementos quadráticos ao longo da altura da coluna).

Plote a variação das tensões normais e dos deslocamentos verticais ao longo da coluna.

Como é assegurada a continuidades dos deslocamentos entre elementos finitos?

Como é assegurada a continuidade dos deslocamentos no interior de cada elemento?

Figura 1: Esquema geral da coluna



## Solução 1 a)

#### Método dos elementos finitos com elementos de 2 nós (Funções de interpolação lineares)

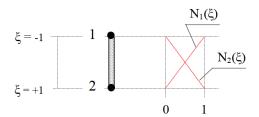
F=1,7 MN

100 cm
2
100 cm
3
100 cm
4
100 cm
5
100 cm
6

Figura 2: Vista global da coluna com 6 elementos

#### • Funções de interpolação

Figura 3: Vista local de um elemento da coluna



A partir da equação 1 foram obtidas as equações de interpolação para os nós do elemento.

$$N_i(\xi) = \prod_{\substack{j=1\\j\neq i}}^n \frac{\xi - \xi_j}{\xi_i - \xi_j} \tag{1}$$

$$N_1(\xi) = \frac{1-\xi}{2} \tag{2}$$

$$N_2(\xi) = \frac{1+\xi}{2} \tag{3}$$

#### ullet Deslocamento

Os deslocamentos ao longo do elemento finito são aproximados mediante as funções de interpolação, de formal geral são:

$$v = \sum N_i v_i \tag{4}$$

$$v = N_1 v_1 + N_2 v_2$$

$$[v] = [N][q]$$

sendo:

$$[N] = \begin{bmatrix} N_1 & N_2 \end{bmatrix} \tag{5}$$

$$[q] = \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \end{bmatrix} \tag{6}$$

• Deformação

$$\epsilon_{yy} = \frac{d}{dy}[N(\xi)][q] \tag{7}$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{d}{d\xi} [N(\xi)] \frac{d\xi}{dy} [q]$$

sendo  $\frac{d\xi}{dy}$  ou determinante do Jacobiano (sempre positivo) igual a  $\frac{2}{L}$  (L = comprimento de cada elemento de coluna), temos:

$$\epsilon_{yy} = \frac{2}{L} \cdot \frac{d}{d\xi} [N(\xi)][q] \tag{8}$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{2}{L} \cdot \frac{d}{d\xi} \begin{bmatrix} \frac{1-\xi}{2} & \frac{1-\xi}{2} \end{bmatrix} [q]$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} [q] \tag{9}$$

onde:

$$B = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \tag{10}$$

• Tensões

$$[\triangle \sigma] = [C][\triangle \epsilon] \tag{11}$$

$$[\sigma] = [C][\epsilon] - [C][\epsilon_0] + [\sigma_0] \tag{12}$$

onde [C] e a matriz constitutiva, neste caso igual a E (para o caso 1D e elástico).

• Equação de elemento finito

$$\Pi_{p} = \frac{1}{2} \int_{v} [q]^{T} [B]^{T} [C] [B] [q] dv - \int_{v} [q]^{T} [B]^{T} [C] [\epsilon_{0}] dv + \int_{v} [q]^{T} [B]^{T} [\sigma_{0}] dv 
- \int_{v} [q]^{T} [N]^{T} [F] dv - \int_{S_{1}} [q]^{T} [N]^{T} [\phi] dS - [q]^{T} [p]$$
(13)

Ao derivar a equação 13, temos:

$$\frac{\partial \Pi_p}{\partial [q]} = 0 = \int_v [B]^T [C][B][q] dv - \int_v [B]^T [C][\epsilon_0] dv + \int_v [B]^T [\sigma_0] dv - \int_v [N]^T [F] dv - \int_{S_1} [N]^T [\phi] dS - [p] \tag{14}$$

Ao ordenar obtemos [k][q] = [Q]

$$\left[ \int_{v} [B]^{T} [C] [B] dv \right] [q] = \int_{v} [B]^{T} [C] [\epsilon_{0}] dv - \int_{v} [B]^{T} [\sigma_{0}] dv + \int_{v} [N]^{T} [F] dv + \int_{S_{1}} [N]^{T} [\phi] dS + [p]$$
(15)

onde:

$$[k] = \int_{\mathbb{R}} [B]^T [C][B] dv \tag{16}$$

$$[Q] = \int_{v} [B]^{T} [C] [\epsilon_{0}] dv - \int_{v} [B]^{T} [\sigma_{0}] dv + \int_{v} [N]^{T} [F] dv + \int_{S_{1}} [N]^{T} [\phi] dS + [p]$$
(17)

#### • Rigidez

Reemplazando a matriz [B] na equação 16, temos:

$$[k] = \int_{v} \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -1\\1 \end{bmatrix} \cdot E \cdot \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -1\\1 \end{bmatrix} dv$$

$$[k] = \int_{y_1}^{y_2} \frac{E}{L^2} \begin{bmatrix} -1\\1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1\\1 \end{bmatrix} Ady$$

$$(18)$$

sendo:  $dy = \frac{L}{2}\xi$ .

$$[k] = \int_{+1}^{-1} \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} d\xi$$

$$[k] = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \xi \Big|_{-1}^{+1}$$

$$[k] = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$
(19)

Reemplazando as propriedades do elemento na equação 19 é obtida a matriz de rigidez de todos os elementos da coluna.

$$[k]^{(l)} = \frac{100 \cdot 20}{100} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} MN/cm$$
$$[k]^{(l)} = 20000 \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} kN/cm$$

#### • Matriz [Q]

Considerando as condições iniciais  $[\epsilon_0] = [\sigma_0] = [0]$  na equação 17.

$$[Q] = \int_{v} [N]^{T} [F] dv + \int_{S_{1}} [N]^{T} [\phi] dS + [p]$$

$$[Q] = \int_{y_{1}}^{y_{2}} [N]^{T} \gamma A dy + \int_{y_{1}}^{y_{2}} [N]^{T} [\phi] p \cdot dy + [p]$$

$$[Q] = \int_{-1}^{+1} \frac{\gamma A L}{4} \begin{bmatrix} 1 - \xi \\ 1 + \xi \end{bmatrix} d\xi + \int_{-1}^{+1} \frac{L t}{4} \begin{bmatrix} 1 - \xi \\ 1 + \xi \end{bmatrix} d\xi + \begin{bmatrix} p_{1}^{(l)} \\ p_{2}^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$[Q] = \left(\frac{\gamma A L + L t}{4}\right) \begin{bmatrix} \xi - \xi^{2}/2 \\ \xi + \xi^{2}/2 \end{bmatrix} \Big|_{-1}^{+1} + \begin{bmatrix} p_{1}^{(l)} \\ p_{2}^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$[Q] = \left(\frac{\gamma A L + L t}{2}\right) \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} p_{1}^{(l)} \\ p_{2}^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$(21)$$

As matrices [Q] de cada elemento são:

$$[Q]^{(l)} = \left(\frac{0 \cdot 100 \cdot 100 + 100 \cdot 0}{2}\right) \begin{bmatrix} 1\\1 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} p_1^{(l)}\\p_2^{(l)} \end{bmatrix}$$
$$[Q]^{(1)} = \begin{bmatrix} 0\\0 \end{bmatrix} kN + \begin{bmatrix} 1700\\0 \end{bmatrix} kN = \begin{bmatrix} 1700\\0 \end{bmatrix} kN \tag{22}$$

$$[Q]^{(2)} = [Q]^{(3)} = [Q]^{(4)} = [Q]^{(5)} = [Q]^{(6)} = 25 \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN$$
 (23)

• Matriz de correspondencia Global-Local

Global	Local					
	Δ	<u>A</u>	<u> </u>	4	<u>\$</u>	<u></u>
1	1	-	-	-	-	_
2	2	1	-	-	-	-
3	-	2	1	-	-	-
4	-	-	2	1	-	-
5	-	-	-	2	1	-
6	-	-	-	-	2	1
7	-	-	-	-	-	2

• Montagem do sistema de equaçoes globais

$$\begin{bmatrix} k_{11}^{(1)} & k_{12}^{(1)} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ k_{21}^{(1)} & k_{22}^{(1)} + k_{11}^{(2)} & k_{12}^{(2)} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & k_{21}^{(2)} & k_{22}^{(2)} + k_{11}^{(3)} & k_{12}^{(3)} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & k_{21}^{(3)} & k_{22}^{(3)} + k_{11}^{(4)} & k_{12}^{(4)} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(4)} & k_{22}^{(4)} + k_{11}^{(4)} & k_{12}^{(4)} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(4)} & k_{22}^{(4)} + k_{11}^{(5)} & k_{12}^{(5)} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(4)} & k_{22}^{(4)} + k_{11}^{(5)} & k_{12}^{(5)} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(4)} & k_{22}^{(4)} + k_{11}^{(5)} & k_{12}^{(5)} & k_{12}^{(6)} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(5)} & k_{22}^{(5)} + k_{11}^{(6)} & k_{12}^{(6)} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(5)} & k_{22}^{(5)} + k_{11}^{(6)} & k_{12}^{(6)} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 2 & -1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -1 & 2 & -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -1 & 2 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -1 & 2 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \\ v_7 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

Introdução das condições de contorno  $(v_7 = 0)$ .

$$20000 \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & 2 & -1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 2 & -1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 2 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -1 & 2 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -1 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \end{bmatrix} kN = \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN$$

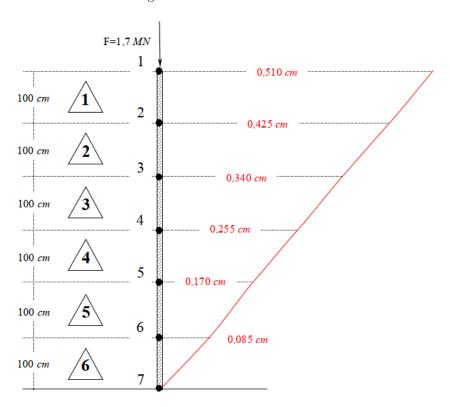
• Variável primaria - Deslocamentos

Ao resolver a matriz com o MatLab foram obtidos os deslocamentos nodais, os quais são mostrados no seguinte vetor e a Fig. 4.

$$\begin{vmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} 0,510 \\ 0,425 \\ 0,340 \\ 0,255 \\ 0,170 \\ 0,085 \end{vmatrix} cm$$

6

Figura 4: Deslocamentos nodais



• Variáveis secundarias - Tensão-Deformação

Com a equação 9 foram calculados as deformações para cada elemento da coluna.

$$\epsilon_{yy} = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} [q]$$

$$\epsilon_{yy}^{(1)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,510 \\ 0,425 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(24)

$$\epsilon_{yy}^{(2)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,425\\0,340 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(25)

$$\epsilon_{yy}^{(3)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,340 \\ 0,255 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(26)

$$\epsilon_{yy}^{(4)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,255\\0,170 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(27)

$$\epsilon_{yy}^{(5)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,170\\0,085 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(28)

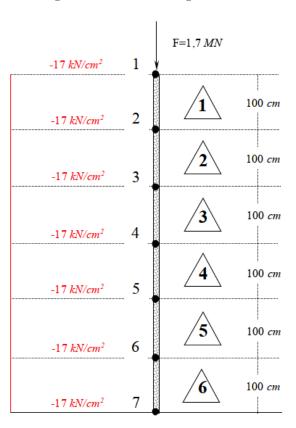
$$\epsilon_{yy}^{(6)} = \frac{1}{100} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,085\\0,000 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(29)

Logo, a tensão de cada elemento pode ser calculada com a equação 12.

$$[\sigma] = [C][\epsilon]$$

$$\sigma_{yy}^{(1)} = \sigma_{yy}^{(2)} = \sigma_{yy}^{(3)} = \sigma_{yy}^{(4)} = \sigma_{yy}^{(5)} = \sigma_{yy}^{(6)} = 20 \cdot \frac{-0.085}{100} = -17kN/cm^2$$
(30)

Figura 5: Tensões ao longo do elemento



## Solução 1 b)

#### Método dos elementos finitos com elementos de 3 nós (Funções de interpolação quadráticas)

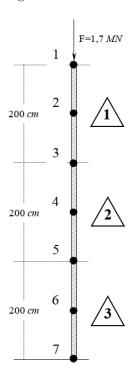
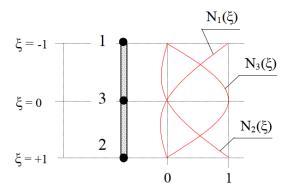


Figura 6: Vista global da coluna com 3 elementos

#### • Funções de interpolação

Figura 7: Vista local de um elemento da coluna



 ${\bf A}$  partir da equação 1 foram obtidos as equações de interpolação para os nós do elemento.

$$N_1(\xi) = \frac{\xi(\xi - 1)}{2} \tag{31}$$

$$N_2(\xi) = \frac{\xi(\xi+1)}{2} \tag{32}$$

$$N_3(\xi) = (1 - \xi)(1 + \xi) \tag{33}$$

#### • Deslocamento

$$v = N_1 v_1 + N_2 v_2 + N_3 v_3 (34)$$

$$[v] = [N][q] \tag{35}$$

sendo:

$$[N] = \begin{bmatrix} N_1 & N_2 & N_3 \end{bmatrix} \tag{36}$$

$$[q] = \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \end{bmatrix} \tag{37}$$

#### • Deformação

A deformação é obtida a partir da equação 8.

$$\epsilon_{yy} = \frac{2}{L} \cdot \frac{d}{d\xi} [N(\xi)][q]$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{2}{L} \cdot \frac{d}{d\xi} \begin{bmatrix} \frac{\xi(\xi-1)}{2} & \frac{\xi(\xi+1)}{2} & (1-\xi)(1+\xi) \end{bmatrix} [q]$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 & 2\xi + 1 & -4\xi \end{bmatrix} [q]$$
(38)

onde:

$$[B] = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 & 2\xi + 1 & -4\xi \end{bmatrix} \tag{39}$$

#### • Rigidez

Reemplazando a matriz [B] na equação 16, temos:

$$[k] = \int_{v} [B]^{T} [C] [B] dv$$

$$[k] = \int_{v} \frac{1}{L} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 \\ 2\xi + 1 \\ -4\xi \end{bmatrix} \cdot E \cdot \frac{1}{L} \begin{bmatrix} -2\xi - 1 & 2\xi + 1 & -4\xi \end{bmatrix} dv$$

$$[k] = \int_{y_{1}}^{y_{2}} \frac{E}{L^{2}} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 \\ 2\xi + 1 \\ -4\xi \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 & 2\xi + 1 & -4\xi \end{bmatrix} A dy$$

sendo:  $dy = \frac{L}{2}\xi$ .

$$[k] = \int_{+1}^{-1} \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} 4\xi^2 - 4\xi + 1 & 4\xi^2 - 1 & -8\xi^2 + 4\xi \\ 4\xi^2 - 1 & 4\xi^2 + 4\xi + 1 & -8\xi^2 - 4\xi \\ -8\xi^2 + 4\xi & -8\xi^2 - 4\xi & 16\xi^2 \end{bmatrix} d\xi$$

$$[k] = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} 4\xi^3/3 - 2\xi^2 + \xi & 4\xi^3/3 - \xi & -8\xi^3/3 + 2\xi^2 \\ 4\xi^3/3 - \xi & 4\xi^3/3 + 2\xi^2 + \xi & -8\xi^3/3 - 2\xi^2 \\ -8\xi^3/3 + 2\xi^2 & -8\xi^3/3 - 2\xi^2 & 16\xi^3/3 \end{bmatrix} \Big|_{-1}^{+1}$$

$$[k] = \frac{AE}{6L} \begin{bmatrix} 14 & 2 & -16 \\ 2 & 14 & -16 \\ -16 & -16 & 32 \end{bmatrix}$$

$$(40)$$

Reemplazando as propriedades do elemento na equação 40 é obtida a matriz de rigidez de todos os elementos da coluna.

$$[k] = \frac{100 \cdot 20}{6 \cdot 200} \begin{bmatrix} 14 & 2 & -16\\ 2 & 14 & -16\\ -16 & -16 & 32 \end{bmatrix} MN/cm$$
$$[k] = \frac{5000}{3} \begin{bmatrix} 14 & 2 & -16\\ 2 & 14 & -16\\ -16 & -16 & 32 \end{bmatrix} kN/cm$$

#### • Matriz [Q]

Da equação 20 pode-se obter a matriz [Q]

$$[Q] = \int_{y_1}^{y_2} [N]^T \gamma A dy + \int_{y_1}^{y_2} [N]^T [\phi] p \cdot dy + [p]$$

$$[Q] = \int_{-1}^{+1} \frac{\gamma A L}{4} \begin{bmatrix} \xi(\xi - 1) \\ \xi(\xi + 1) \\ 2(1 - \xi)(1 + \xi) \end{bmatrix} d\xi + \int_{-1}^{+1} \frac{Lt}{4} \begin{bmatrix} \xi(\xi - 1) \\ \xi(\xi + 1) \\ 2(1 - \xi)(1 + \xi) \end{bmatrix} d\xi + \begin{bmatrix} p_1^{(l)} \\ p_2^{(l)} \\ p_3^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$[Q] = \left(\frac{\gamma A L + Lt}{4}\right) \begin{bmatrix} \xi^3/3 - \xi^2/2 \\ \xi^3/3 + \xi^2/2 \\ 2\xi^3/3 - 2\xi \end{bmatrix} \Big|_{-1}^{+1} + \begin{bmatrix} p_1^{(l)} \\ p_2^{(l)} \\ p_3^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$[Q] = \left(\frac{\gamma A L + Lt}{6}\right) \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ -4 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} p_1^{(l)} \\ p_2^{(l)} \\ p_3^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$(41)$$

As matrices [Q] de cada elemento são:

$$[Q] = \left(\frac{0 \cdot 100 \cdot 200 + 100 \cdot 0}{6}\right) \begin{bmatrix} 1\\1\\-4 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} p_1^{(l)}\\p_2^{(l)}\\p_3^{(l)} \end{bmatrix}$$

$$[Q]^{(1)} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN + \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN = \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN \tag{42}$$

$$[Q]^{(2)} = [Q]^{(3)} = [Q]^{(4)} = [Q]^{(5)} = [Q]^{(6)} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN$$
(43)

• Graus de libertade

Global	Local			
	Λ	<u> </u>	<u> </u>	
1	1	-	_	
2	3	-	-	
3	2	1	-	
4	-	3	-	
5	-	2	1	
6	-	-	3	
7	-	-	2	

• Montagem da matriz global

$$\begin{bmatrix} k_{11}^{(1)} & k_{13}^{(1)} & k_{12}^{(1)} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ k_{31}^{(1)} & k_{33}^{(1)} & k_{32}^{(1)} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ k_{21}^{(1)} & k_{23}^{(1)} & k_{22}^{(1)} + k_{11}^{(2)} & k_{13}^{(2)} & k_{12}^{(2)} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & k_{31}^{(2)} & k_{23}^{(2)} & k_{22}^{(2)} + k_{11}^{(1)} & k_{13}^{(3)} & k_{12}^{(3)} \\ 0 & 0 & k_{21}^{(2)} & k_{23}^{(2)} & k_{22}^{(2)} + k_{11}^{(3)} & k_{13}^{(3)} & k_{13}^{(3)} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & k_{31}^{(3)} & k_{33}^{(3)} & k_{33}^{(3)} & k_{32}^{(3)} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & k_{21}^{(3)} & k_{23}^{(3)} & k_{23}^{(3)} & k_{22}^{(3)} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_5 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_1^{(1)} \\ Q_2^{(1)} \\ Q_2^{(1)} \\ Q_2^{(2)} \\ Q_2^{(2)} \\ Q_2^{(2)} \\ Q_2^{(2)} \\ Q_2^{(2)} \end{bmatrix}$$

$$= \begin{bmatrix} 4 & -16 & 2 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -16 & 32 & -16 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -16 & 32 & -16 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -16 & 32 & -16 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -16 & 32 & -16 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -16 & 32 & -16 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 2 & -16 & 14 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \\ v_7 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

Introdução das condições de contorno  $(v_7 = 0)$ .

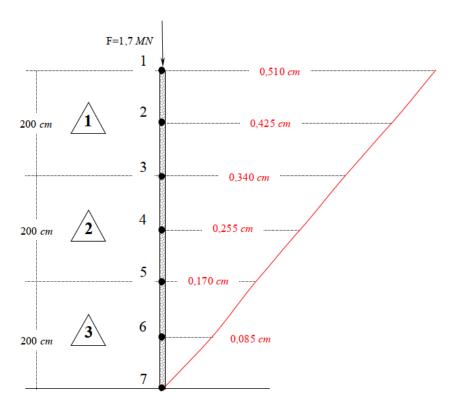
$$\frac{5000}{3} \begin{bmatrix} 14 & -16 & 2 & 0 & 0 & 0 \\ -16 & 32 & -16 & 0 & 0 & 0 \\ 2 & -16 & 28 & -16 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -16 & 32 & -16 & 0 \\ 0 & 0 & 2 & -16 & 28 & -16 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -16 & 32 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1700 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} kN$$

• Variáveis primárias - Deslocamentos

Ao resolver a matriz com o MatLab forem obtidos os deslocamentos nodais, os quais são mostrados no seguinte vetor e a Fig. 8.

$$\begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \\ v_4 \\ v_5 \\ v_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0,510 \\ 0,425 \\ 0,340 \\ 0,255 \\ 0,170 \\ 0,085 \end{bmatrix} cm$$

Figura 8: Deslocamentos da coluna con 3 elementos



• Variaveis secundarias - Tensão-Deformação

Apartir da equação 38 as deformações para cada elemento da coluna foram calculados.

$$\epsilon_{yy} = \frac{1}{L} \begin{bmatrix} 2\xi - 1 & 2\xi + 1 & -4\xi \end{bmatrix} [q]$$

$$\epsilon_{yy}^{(1)} = \frac{1}{200} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,510 \\ 0,340 \\ 0,425 \end{bmatrix} = -0,085\%$$

$$\epsilon_{yy}^{(2)} = \frac{1}{200} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,340 \\ 0,170 \\ 0,255 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(45)

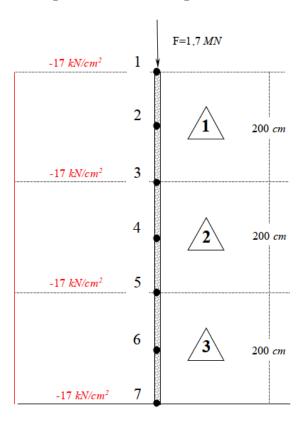
$$\epsilon_{yy}^{(3)} = \frac{1}{200} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0,170 \\ 0,000 \\ 0,085 \end{bmatrix} = -0,085\%$$
(46)

Logo, a tensão de cada elemento pode ser calculada com a equação 12.

$$[\sigma] = [C][\epsilon]$$

$$\sigma_{yy}^{(1)} = \sigma_{yy}^{(2)} = \sigma_{yy}^{(3)} = \sigma_{yy}^{(4)} = \sigma_{yy}^{(5)} = \sigma_{yy}^{(6)} = 20 \cdot \frac{-0,085}{100} = -17kN/cm^2$$
(47)

Figura 9: Tensões ao longo do elemento



## Solução 1 c)

Como é asegurada a continuidade dos deslocamentos entre elementos finitos?

A compatibilidade na interface entre elementos finitos adjacentes é satisfeita através da imposição de um determinado número de nós ao longo do elemento, os quais determinam uma solução única e aproximada.

Como é asegurada a continuidade dos deslocamentos no interior de cada elemento?

A continuidade ou compatibilidade dos deslocamentos é satisfeita no interior do elemento se o campo de deslocamentos asumidos for continui, isto é, as funções de interpolação [N] forem matematicamente continuas.

$$[v] = [N][q]$$