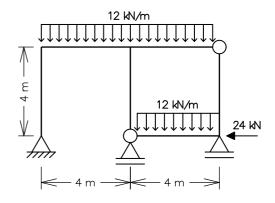
ENG 1204 - ANÁLISE DE ESTRUTURAS II - 1º Semestre - 2016

Primeira Prova - Data: 06/04/2016 - Duração: 2:30 hs - Sem Consulta

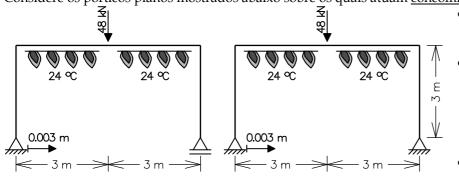
1ª Questão (5,5 pontos)

Determine pelo Método das Forças o diagrama de momentos fletores do quadro hiperestático ao lado. Somente considere deformações por flexão. Todas as barras têm a mesma inércia à flexão $EI = 3.6 \times 10^5 \text{ kNm}^2$.



2ª Questão (3,5 pontos)

Considere os pórticos planos mostrados abaixo sobre os quais atuam <u>concomitantemente</u> as seguintes solicitações:



- Uma carga concentrada vertical de 48 kN no centro viga (barra horizontal).
- Aquecimento das fibras inferiores da viga de ΔT_i = +24 °C ao longo de toda a sua extensão (as fibras superiores não sofrem variação de temperatura, isto é, ΔT_s = 0 °C).
- Recalque horizontal (para a direita) de 3 mm (3 \times 10⁻³ m) do apoio esquerdo.

Sabe-se:

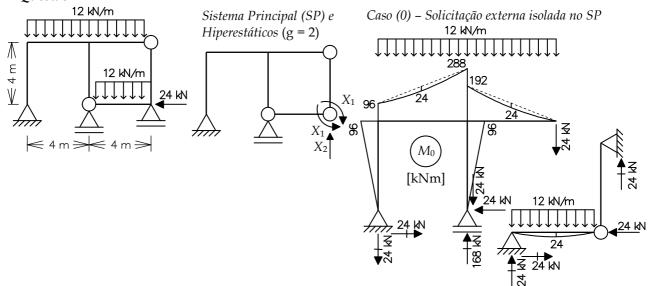
- (1) O material tem módulo de elasticidade $E = 10^8 \, \text{kN/m}^2$ e coeficiente de dilatação térmica $\alpha = 10^{-5} \, /\,^{\circ}\text{C}$.
- (2) As barras da estrutura têm seção transversal com área $A = 1.2 \times 10^{-2} \text{ m}^2$ e momento de inércia $I = 1 \times 10^{-3} \text{ m}^4$. A altura da seção transversal é h = 0.60 m e o seu centro de gravidade fica posicionado na metade da altura.
- (3) O deslocamento axial relativo interno provocado pela variação de temperatura em um elemento infinitesimal de barra é $du^T = \alpha \Delta T_{CG} dx$, sendo ΔT_{CG} a variação de temperatura na fibra do centro de gravidade da seção transversal.
- (4) O rotação relativa interna provocada pela variação de temperatura em um elemento infinitesimal de barra é $d\theta^T = \frac{\alpha \left(\Delta T_i \Delta T_s\right)}{h} dx \ .$

Pede-se:

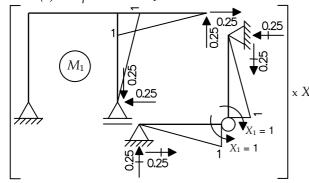
- (a) (0,5 ponto) Determine o diagrama de momentos fletores da estrutura isostática da esquerda para as três solicitações concomitantes.
- (b) (2,5 pontos) Utilizando o Método das Forças, determine o diagrama de momentos fletores da estrutura hiperestática da direita para as três solicitações concomitantes. Utilize obrigatoriamente como Sistema Principal o pórtico isostático mostrado na figura da esquerda. <u>Considere deformações axiais e por flexão</u>.
- (c) (0,5 ponto) Considere que a viga (barra horizontal) da estrutura teve a seção transversal modificada para uma com momento de inércia $I = 2.0 \times 10^{-3} \text{ m}^4$ (as outras barras não se alteram). Responda (não precisa fazem nenhum cálculo):
 - (c.1) O diagrama de momentos fletores da estrutura isostática se altera? Por que?
 - (c.2) O diagrama de momentos fletores da estrutura hiperestática se altera? Por que?
- 3ª Questão (1,0 ponto) Grau vindo do primeiro trabalho (nota do trabalho x 0,1).

Solução de um sistema de 2 equações a 2 incógnitas:
$$\begin{cases} e \\ f \end{cases} + \begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \end{bmatrix} = \begin{cases} 0 \\ 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} X_1 = \frac{bf - de}{ad - bc} \\ X_2 = \frac{ce - af}{ad - bc} \end{cases}$$

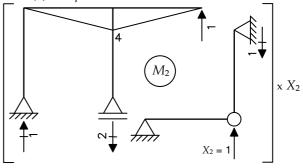
1ª Questão



Caso (1) – Hiperestático X₁ isolado no SP



Caso (2) - Hiperestático X2 isolado no SP



Equações de compatibilidade:

$$\begin{cases} \delta_{10} + \delta_{11}X_{1} + \delta_{12}X_{2} = 0 \\ \delta_{20} + \delta_{21}X_{1} + \delta_{22}X_{2} = 0 \end{cases} \Rightarrow \frac{1}{EI} \begin{cases} -64 \\ -2560 \end{cases} + \frac{1}{3EI} \begin{bmatrix} +16 \\ +16 \end{bmatrix} \begin{cases} X_{1} \\ X_{2} \end{cases} = \begin{cases} 0 \\ 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} X_{1} = -54.9 \text{ kNm} \\ X_{2} = +66.9 \text{ kN} \end{cases}$$

$$\delta_{10} = \frac{1}{EI} \cdot \left[-\frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 192 \cdot 4 + \frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 24 \cdot 4 + \frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 96 \cdot 4 + \frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 24 \cdot 4 \right] = -\frac{64}{EI}$$

$$\delta_{20} = \frac{1}{EI} \cdot \left[-\frac{1}{6} \cdot 4 \cdot 96 \cdot 4 - \frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 288 \cdot 4 + \frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 24 \cdot 4 - \frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 192 \cdot 4 + \frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 24 \cdot 4 \right] = -\frac{2560}{EI}$$

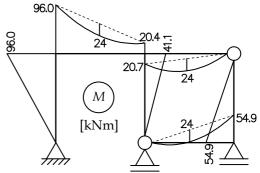
$$\delta_{11} = \frac{1}{EI} \cdot \left[+4 \cdot \left(\frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 1 \cdot 4 \right) \right] = +\frac{16}{3EI}$$

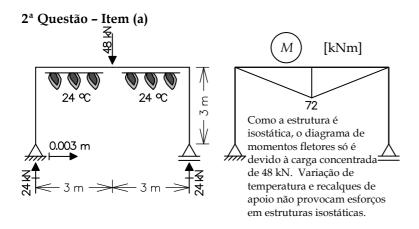
$$\delta_{12} = \delta_{21} = \frac{1}{EI} \cdot \left[+\frac{1}{3} \cdot 1 \cdot 4 \cdot 4 \right] = +\frac{16}{3EI}$$

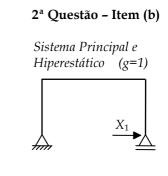
$$\delta_{22} = \frac{1}{EI} \cdot \left[+2 \cdot \left(\frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 4 \cdot 4 \right) \right] = +\frac{128}{3EI}$$

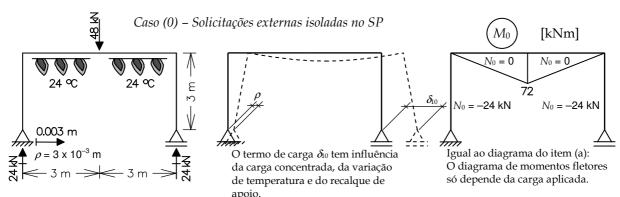
$$\delta_{22} = \frac{1}{EI} \cdot \left[+2 \cdot \left(\frac{1}{3} \cdot 4 \cdot 4 \cdot 4 \right) \right] = +\frac{128}{3EI}$$

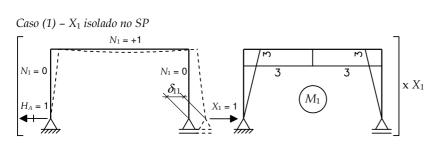
Momentos Fletores Finais: $M=M_0+M_1\cdot X_1+M_2\cdot X_2$











$$\delta_{11} = \int \frac{(M_1)^2}{EI} dx + \int \frac{(N_1)^2}{EA} dx$$
(considerando deformação por flexão e axial)
$$\delta_{11} = \frac{1}{EI} \cdot \left[2 \cdot \left(\frac{1}{3} \cdot 3 \cdot 3 \cdot 3 \right) + 3 \cdot 3 \cdot 6 \right]$$

$$+ \frac{1}{EA} \cdot \left[+1 \cdot 1 \cdot 6 \right]$$

$$\delta_{11} = +72 \cdot 10^{-5} \text{ m/kN} + 5 \cdot 10^{-6} \text{ m/kN}$$

$$\delta_{11} = +72.5 \cdot 10^{-5} \text{ m/kN}$$

Equação de compatibilidade
$$\delta_{10} + \delta_{11} \cdot X_1 = 0$$

Sendo
$$\delta_{10} = \delta_{10}^P + \delta_{10}^T + \delta_{10}^\rho$$
:

 $\delta_{10}^P o$ deslocamento horizontal da seção do apoio da direita devido à carga concentrada no caso (0).

 $\delta_{10}^T \rightarrow$ deslocamento horizontal da seção do apoio da direita devido à variação de temperatura no caso (0). $\delta_{10}^{\rho} \rightarrow$ deslocamento horizontal da seção do apoio da direita devido ao recalque de apoio no caso (0).

$$\begin{split} &\delta_{10} + \delta_{11} \cdot X_1 = 0 \rightarrow \\ &\left(648 + 792 + 300\right) \cdot 10^{-5} + 72.5 \cdot 10^{-5} \cdot X_1 = 0 \\ &1740 \cdot 10^{-5} + 72.5 \cdot 10^{-5} \cdot X_1 = 0 \\ &\Rightarrow X_1 = -24 \text{ kN} \end{split}$$

$$\delta_{10}^{P} = \frac{1}{EI} \left[2 \cdot \left(\frac{1}{2} \cdot 3 \cdot 72 \cdot 3 \right) \right] + \frac{1}{EA} \left[0 \right] = +648 \cdot 10^{-5} \text{ m}$$

$$\delta_{10}^{T} = \int_{viga} M_{1} d\theta^{T} + \int_{viga} N_{1} du^{T}$$

$$d\theta^{T} = \frac{\alpha \cdot \left(\Delta T_{i} - \Delta T_{s} \right)}{h} dx = \frac{\alpha \cdot (24)}{0.60} dx = \alpha \cdot 40 \cdot dx$$

$$du^{T} = \alpha \cdot \Delta T_{GC} \cdot dx = \alpha \cdot (+12) \cdot dx$$

$$\delta_{10}^{T} = \alpha \cdot 40 \cdot \int_{viga} M_{1} dx + \alpha \cdot 12 \cdot \int_{viga} N_{1} dx$$

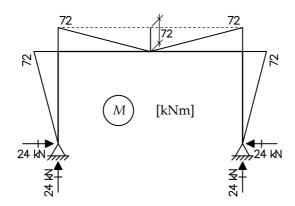
$$\delta_{10}^{T} = \alpha \cdot 40 \cdot 6 \cdot 3 + \alpha \cdot 12 \cdot 6 \cdot 1 = +792 \cdot 10^{-5} \text{ m}$$

$$1 \cdot \delta_{10}^{\rho} - H_A \cdot \rho = 0$$

 $\delta_{10}^{\rho} = +3 \cdot 10^{-3} = +300 \cdot 10^{-5} \text{ m}$

 $\delta_{10}^P = \int \frac{M_1 M_0}{FI} dx + \int \frac{N_1 N_0}{FA} dx$

 $\frac{Momentos fletores finais}{M = M_0 + M_1 \cdot X_1}$



2ª Questão - Item (c)

Item (*c*.1) – Na estrutura isostática, o diagrama de momentos fletores só depende dos valores da carga e reações, e da geometria da estrutura. Com a consideração da hipótese de pequenos deslocamentos, as equações de equilíbrio podem ser escritas para a geometria indeformada (original) da estrutura.

No caso da carga concentrada aplicada, a estrutura isostática terá sempre o diagrama de momentos fletores indicado no *item (a)* (diagrama triangular na viga). Momentos fletores devidos à variação de temperatura e ao recalque de apoio na estrutura isostática são sempre nulos.

Portanto, o diagrama de momentos fletores <u>não se altera</u> com a modificação do momento de inércia da seção transversal da viga.

 $Item\ (c.2)$ – Na estrutura hiperestática, por ter vínculos excedentes, os esforços internos dependem da rigidez relativa entre as barras. A solução da estrutura hiperestática pelo Método das Forças mostrada no $item\ (b)$ demonstra que os valores dos momentos fletores finais dependem dos valores relativos entre momentos de inércia das seções transversais das barras. Por exemplo, o valor do coeficiente de flexibilidade $\delta_{11} = +72.5 \cdot 10^{-5}\ m/kN$ corresponde ao caso de todas barras com mesma seção transversal. Esse valor seria diferente caso a viga tivesse uma seção transversal com o dobro do momento de inércia, alterando assim a resposta da estrutura.

Portanto, o diagrama de momentos fletores <u>fica alterado</u> com a modificação do momento de inércia da seção transversal da viga.