

Eq. Diferencial – Efeitos 2ª Ordem



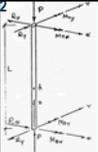
Programa de Pós-Graduação em Engenharia Civil

Mestrado Acadêmico

Faculdade de Engenharia – FEN/UERJ

Professor: Luciano Rodrigues Ornelas de Lima



Efeitos de 2ª Ordem

- Até o presente momento, efeitos separados

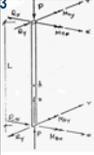
$$M_z = +GK_t \phi' - EI_w \phi''''$$

$$M_x = -EI_x v'' \quad V_y = -EI_x u''''$$

$$M_y = -EI_y u'' \quad V_x = +EI_y v''''$$

$$EI_x + Pv'' = q$$

$$EI_y + Pu'' = q$$
- Equilíbrio na estrutura indeformada – forças internas independentes umas das outras

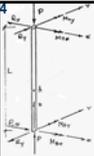


PGECIV



Efeitos de 2ª Ordem

- A partir de agora, as equações serão formuladas no membro deformado → a forma da seção transversal não se modifica
- As forças internas e as deformações não são independentes → devem ser consideradas na formulação
- Considera-se o caso mais geral → barra prismática carregada nas extremidades com momento fletor, cortante e normal de compressão → usar regra da mão direita para o momento fletor

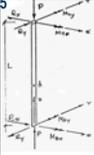


PGECIV



Efeitos de 2ª Ordem

- Assume-se
 - ✓ pequenas deformações → efeito incluído
 - ✓ comportamento elástico
 - ✓ carregadas inicialmente
 - ✓ as extremidades não se deslocam (apoio de garfo) →
 $u_0 = u_L = v_0 = v_L$
- Limitações
 - ✓ seção transversal continua plana
 - ✓ nenhuma força aplicada ao longo do membro
 - ✓ a força axial é constante → P → compressão → positiva
 - ✓ momentos positivos → regra da mão-direita

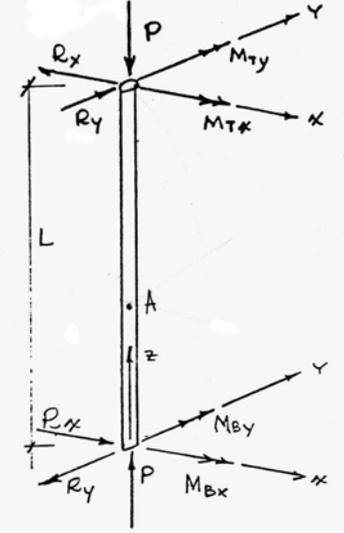


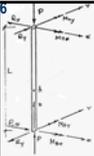




Efeitos de 2ª Ordem

- Esta solução permite avaliar
 - ✓ flambagem lateral de vigas
 - ✓ flambagem torsional de colunas
 - ✓ flexão biaxial
- Observando-se a figura ao lado
 - ✓ carga axial $P \rightarrow +$ compressão
 - ✓ $M_{Bx}, M_{By}, M_{Tx}, M_{Ty} \rightarrow +$ 
 - ✓ $M_{Bx}, M_{By} \rightarrow R_y$
 - ✓ $M_{Tx}, M_{Ty} \rightarrow R_x$
 - ✓ R_x e $R_y \rightarrow$ atuam no centro de cisalhamento



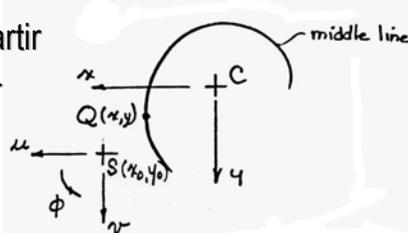


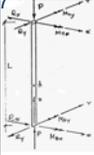




Efeitos de 2ª Ordem

- Observando-se a figura abaixo
 - ✓ a linha média da seção transversal \rightarrow eixos principais x e y
 - ✓ Q é um ponto qualquer ao longo da seção com coordenadas (x,y) a partir do centróide
 - ✓ S é o centro de cisalhamento localizado a x_0 e y_0 a partir do centróide
 - ✓ Deslocamentos positivos a partir do centro de cisalhamento \rightarrow
 u, v e $\phi \rightarrow$ positivos nas direções indicadas

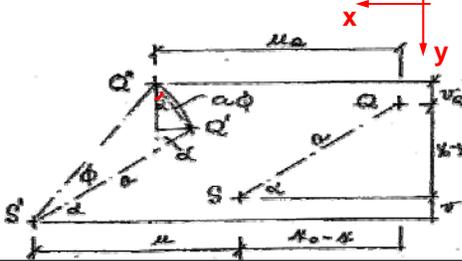


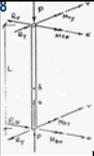





Efeitos de 2ª Ordem

- Move-se S para S' através de deslocamentos u e v
- Move-se Q para Q' devido aos deslocamentos u e v e depois para Q'' devido à rotação ϕ (tudo positivo)
- Os deslocamentos de Q para Q' são u e v paralelos aos eixos x e y e os deslocamentos de Q' para Q'' são:
 - ✓ $a \cdot \phi \cdot \sin \alpha$ // eixo x
 - ✓ $a \cdot \phi \cdot \cos \alpha$ // eixo y
- Logo, $u_A = u + a \cdot \phi \cdot \sin \alpha$ e $v_A = v - a \cdot \phi \cdot \cos \alpha$





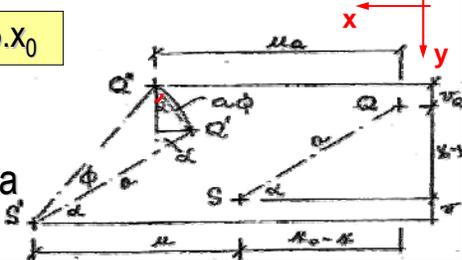


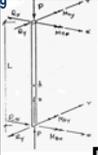

Efeitos de 2ª Ordem

- Logo,
 - ✓ $u_A = u + a \cdot \phi \cdot \sin \alpha$ e $v_A = v - a \cdot \phi \cdot \cos \alpha$
 onde a é a distância entre Q e S
 mas $\sin \alpha = (y_0 - y)/a$ e $\cos \alpha = (x_0 - x)/a$ que fornece

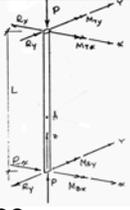
$u_Q = u + \phi \cdot (y_0 - y)$ e $v_Q = v - \phi \cdot (x_0 - x)$
- O centróide também se desloca

$u_C = u + \phi \cdot y_0$ e $v_C = v - \phi \cdot x_0$
- Os deslocamentos de qq ponto são estabelecidos em termos de u , v , ϕ e sua localização original



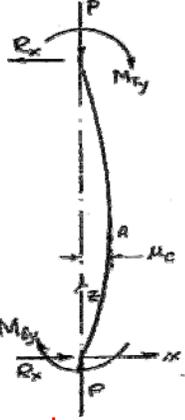






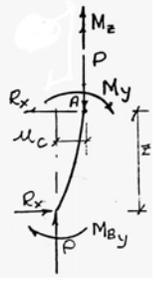

Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ todos os esforços mostrados são positivos



plano xz

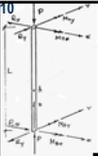
$$R_x = \frac{(M_{TY} + M_{BY})}{L}$$



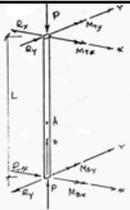
✓ M_y – ponto qualquer A ao longo do comprimento L (positivo)

$$M_y + M_{BY} + P \cdot u_c - R_x \cdot z = 0 \quad \therefore$$

$$M_y = -M_{BY} + \frac{z}{L}(M_{TY} + M_{BY}) - P \cdot (u + \phi y_0)$$

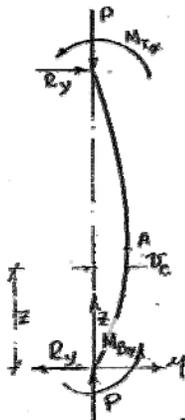






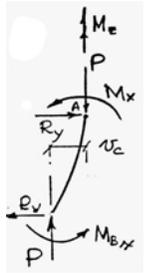

Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ todos os esforços mostrados são positivos



plano yz

$$R_y = \frac{(M_{TX} + M_{BX})}{L}$$

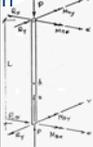


✓ M_x – ponto qualquer A ao longo do comprimento L (positivo)

$$M_x + M_{BX} - P \cdot v_c - R_y \cdot z = 0 \quad \therefore$$

$$M_x = -M_{BX} + \frac{z}{L}(M_{TX} + M_{BX}) + P \cdot (v - \phi x_0)$$

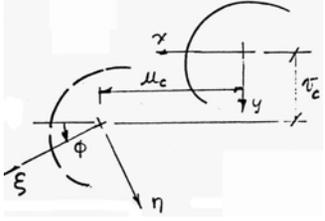
✓ Pelo equilíbrio do momento torsor, M_z pode existir

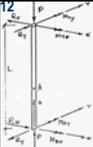





Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ a seção transversal não sofre deformações ao longo do comprimento da barra
 - ✓ sistema de coordenadas na configuração deformada → deslocamentos u_c , v_c e rotação ϕ
 - ✓ novo sistema de coordenadas ξ (xi) e η (eta)








Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ os momentos anteriores em relação aos eixos x e y são agora modificados para representarem os momentos em relação aos novos eixos ξ e η

$M_\xi = M_x \cos\phi + M_y \sin\phi$

⇒

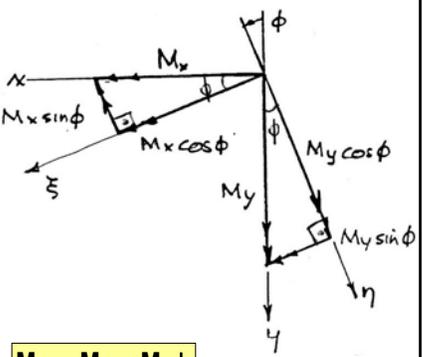
$M_\xi = M_x + M_y\phi$

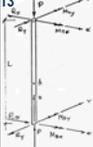
$M_\eta = M_y \cos\phi - M_x \sin\phi$

⇒

$M_\eta = M_y - M_x\phi$

mas $\cos\phi=1$ e $\sin\phi = \phi$
(pequenas rotações)







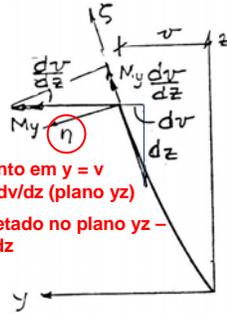

Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ as deformações também resultam em momentos de torção
 - ✓ qualquer seção transversal a uma distância z da seção inferior → inclinação em relação ao eixo z original
 - ✓ momentos M_x e M_y tem componentes no eixo ζ (zeta) ⊥ seção transversal

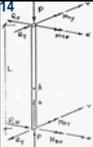
$M_{\zeta 1} = M_x \frac{du}{dz} + M_y \frac{dv}{dz}$
(onde $\sin = \tan = \text{ângulo}$)



deslocamento em x = u
inclinação du/dz (plano xz)
eixo ξ projetado no plano xz – ângulo du/dz



deslocamento em y = v
inclinação dv/dz (plano yz)
eixo η projetado no plano yz – ângulo dv/dz

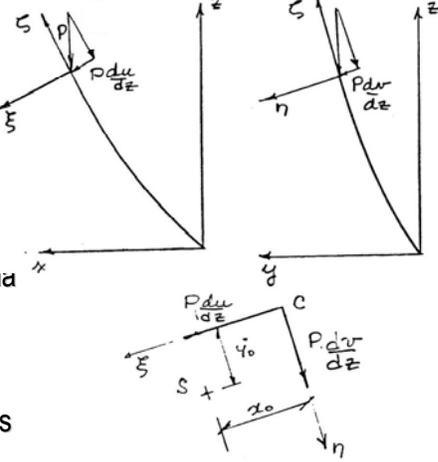


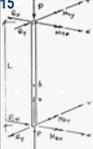



Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ como o plano que contém a seção transversal está inclinado
 - ✓ surgem componentes nos planos $\xi-\zeta$ e $\eta-\zeta$
 - ✓ as componentes são Pdu/dz na direção de ξ e Pdv/dz na direção de η
 - ✓ Como P atua ao longo de z passando pelo centróide, estas componentes causam momentos torsores $M_{\zeta 2}$ em relação ao centro de cisalhamento

$M_{\zeta 2} = P \left(y_0 \frac{du}{dz} - x_0 \frac{dv}{dz} \right)$



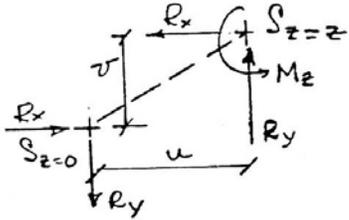





Efeitos de 2ª Ordem

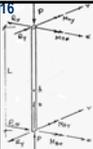
- Equações de Equilíbrio
 - ✓ considerando-se o cisalhamento no diagrama de corpo livre de B para A visto no plano, tem-se

$$M_z + R_x \cdot v + R_y \cdot u = 0$$



$$M_z = -\frac{v}{L}(M_{Ty} + M_{By}) - \frac{u}{L}(M_{Tx} + M_{Bx})$$

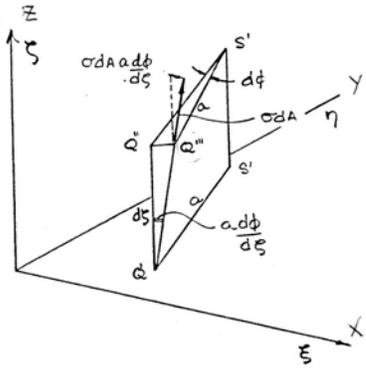
$$M_{\zeta_3} \approx M_z = -\frac{v}{L}(M_{Ty} + M_{By}) - \frac{u}{L}(M_{Tx} + M_{Bx})$$



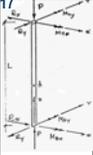



Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ finalmente, considerando-se a parcela referente ao empenamento – 2 seções → $d\zeta$
 - ✓ as tensões normais devido a P , M_ζ e M_η são inclinadas em relação ao eixo ζ e possuem uma componente que causa torção em relação ao eixo ζ
 - ✓ o elemento de tensões é σdA e está inclinado segundo um ângulo $a d\phi/d\zeta$ e o momento torsor em relação ao CS vale



$$M_{\zeta_4} = -a \cdot \sigma dA \cdot a \cdot \frac{d\phi}{d\zeta}$$







Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ integrando-se ao longo de toda a seção transversal, tem-se

$$M_{\zeta 4} = -a \cdot \sigma dA \cdot a \cdot \frac{d\phi}{d\zeta} \Rightarrow M_{\zeta 4} = -\frac{d\phi}{d\zeta} \int_A \sigma \cdot a^2 dA$$

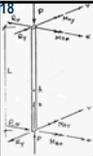
se $\bar{k} = \int_A \sigma \cdot a^2 dA$ e porque $d\zeta \approx dz \Rightarrow$

$$M_{\zeta 4} = -\bar{k} \frac{d\phi}{d\zeta}$$

Logo

$$M_{\zeta} = M_{\zeta 1} + M_{\zeta 2} + M_{\zeta 3} + M_{\zeta 4}$$

$$M_{\zeta} = M_x u' + M_y v' + P \cdot y_0 \cdot u' - P \cdot x_0 \cdot v' - \frac{V}{L} (M_{Ty} + M_{By}) - \frac{U}{L} (M_{Tx} + M_{Bx}) - \bar{k} \cdot \phi'$$







Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ conhecendo-se os momentos M_{ξ} , M_{η} e M_{ζ} , pode-se equacionar a resistência interna do membro assumindo-se \cos da inclinação ≈ 1

$$M_{\xi} = -EI_x v'' = -B_x v''$$

$$M_{\eta} = +EI_y u'' = +B_y u''$$

$$M_{\zeta} = +GJ\phi' - EI_w \phi''' = C_T \phi' - C_w \phi'''$$

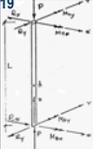
e

$$M_{\xi} = M_x + M_y \phi = -B_x v'' \quad M_{\eta} = M_y - M_x \phi = B_y u''$$

mas

$$M_x = -M_{Bx} + \frac{Z}{L} (M_{Tx} + M_{Bx}) + P \cdot (v - \phi x_0)$$

$$M_y = -M_{By} + \frac{Z}{L} (M_{Ty} + M_{By}) - P \cdot (u + \phi y_0)$$







Efeitos de 2ª Ordem

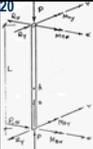
- Equações de Equilíbrio
 - ✓ portanto,

$$-M_{Bx} + \frac{z}{L}(M_{Tx} + M_{Bx}) + P.(v - \phi x_0) - M_{By}\phi +$$

$$+ \frac{z}{L}(M_{Ty} + M_{By}) - P.(u - \phi y_0)\phi = -B_x v''$$

- ✓ e negligenciando-se os termos que envolvem produtos de derivadas

$P.(u - \phi y_0)\phi$







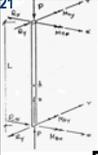
Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ flexão na maior inércia

$$B_x v'' + P.v - \phi \left[M_{By} - \frac{z}{L}(M_{Ty} + M_{By}) + P.x_0 \right] = M_{Bx} - \frac{z}{L}(M_{Tx} + M_{Bx})$$

- ✓ flexão na menor inércia

$$B_y u'' + P.u - \phi \left[M_{Bx} - \frac{z}{L}(M_{Tx} + M_{Bx}) - P.y_0 \right] = -M_{By} + \frac{z}{L}(M_{Ty} + M_{By})$$







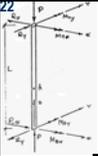
Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ torção

$$C_w \phi''' - (C_T + \bar{k}) \phi' + u' \left[-M_{Bx} + \frac{z}{L} (M_{Tx} + M_{Bx}) + P \cdot y_0 \right] +$$

$$-v' \left[+M_{By} - \frac{z}{L} (M_{Ty} + M_{By}) + P \cdot x_0 \right] +$$

$$-\frac{v}{L} (M_{Ty} + M_{By}) - \frac{u}{L} (M_{Tx} + M_{Bx}) = 0$$







Efeitos de 2ª Ordem

- Equações de Equilíbrio
 - ✓ as equações são funções lineares de três deformações, u, v e ϕ com derivadas de 3ª ordem
 - ✓ Estas equações não são independentes umas das outras
 - Flexão na maior inércia depende do ângulo de torção
 - Flexão na menor inércia depende do ângulo de torção
 - Torção depende de u, v, u' e v'