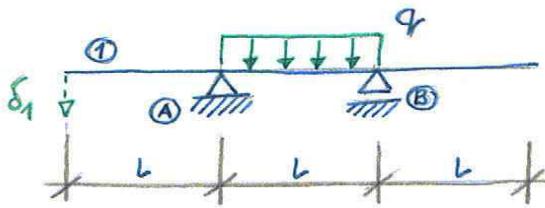


Metoda Eulera

Zad.



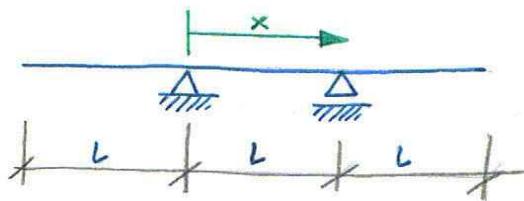
Obliczyć przemieszczenie pionowe punktu ① [δ₁]

Rozwiązań: Sposób I

obliczenia przy użyciu metody Eulera

$$\text{równanie Eulera } [y'' = \frac{M}{EI}]$$

1° warunki brzegowe dla danego układu:

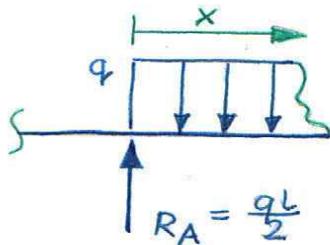


$$x \in [-L, 2L]$$

$$\begin{cases} \text{dla } x=0 & y=0 \\ \text{dla } x=L & y=0 \end{cases}$$

2° wyznaczenie równania ugęcia

- rozpatrzmy przedział $x \in [0, L]$



według wzoru Eulera

$$y'' \cdot EI = M(x)$$

$$y'' \cdot EI = M(x) = \frac{qL}{2} \cdot x - (q \cdot x) \frac{x}{2} = \frac{qL}{2} \cdot x - \frac{qx^2}{2} = \frac{qx}{2} (L-x)$$

wyznaczenie $y' \cdot EI$ poprzez całkowanie względem zmiennej x

$$y' \cdot EI = \left[\frac{q}{2} \cdot (Lx - x^2) \right]' = \frac{q}{2} \cdot (L \cdot \frac{x^2}{2} - \frac{x^3}{3} + C_1)$$

wyznaczenie $y \cdot EI$ (analogicznie)

$$y \cdot EI = \left[\frac{q}{2} \cdot (L \cdot \frac{x^3}{2} - \frac{x^4}{3} + C_1) \right]' = \frac{q}{2} \cdot (L \cdot \frac{x^4}{8} - \frac{x^5}{12} + C_1 \cdot x + C_2)$$

wyznaczenie stałych C_1, C_2 na podstawie warunków brzegowych

war.
Dzeg. $\begin{cases} y(x=0) = 0 \\ y(x=L) = 0 \end{cases}$

$$0 = EI \cdot y(x=0) = \frac{q}{2} \cdot C_2 \Rightarrow C_2 = 0$$

$$0 = EI \cdot y(x=L) = \frac{q}{2} \cdot \left(\frac{l^4}{6} - \frac{l^4}{12} + C_1 \cdot L \right)$$

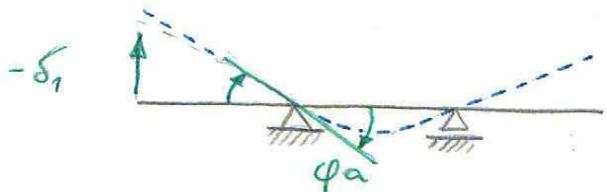
$$0 = \frac{q}{2} \cdot \left(\frac{2l^4}{12} - \frac{l^4}{12} + C_1 \cdot L \right) \quad | : \frac{q}{2}$$

$$0 = \frac{l^4}{12} + C_1 \cdot L \Rightarrow C_1 = -\frac{l^3}{12}$$

3° ostatecznie równanie ugęścia jest dane wzorem:

$$y = \frac{q}{2EI} \cdot \left(l \cdot \frac{x^3}{6} - \frac{x^4}{12} - \frac{l^3}{12} \cdot x \right)$$

wyznaczenie kąta obrotu stycznej do osi belki w punkcie A



$$\varphi_a = y'(x=0)$$

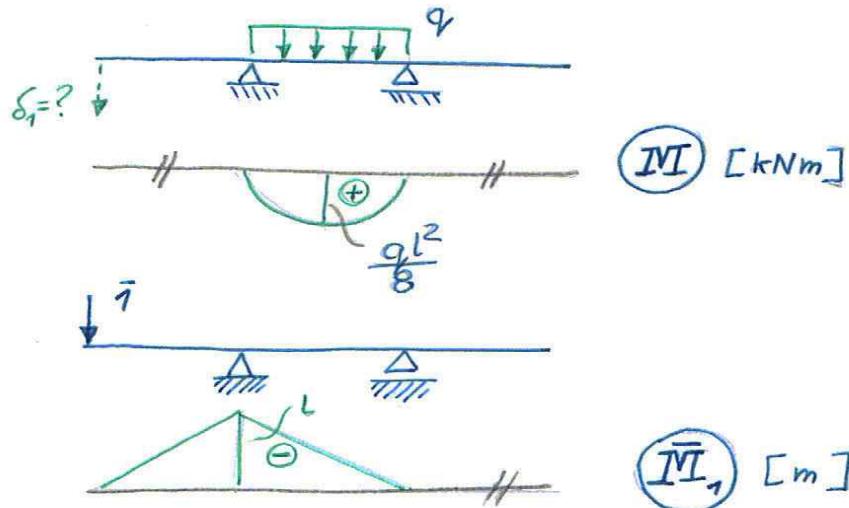
$$\varphi_a = y'(x=0) = \frac{q}{2EI} \cdot \frac{l^3}{12} = \underline{\underline{\frac{qL^3}{24}}}$$

dla matyckich przemieszczeń:

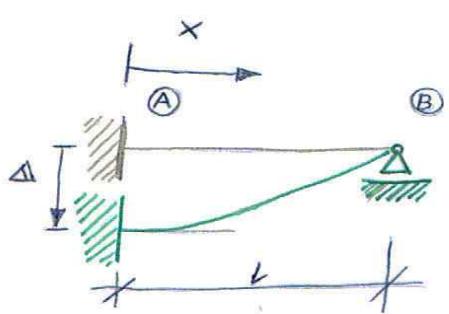
! $\tan(\varphi_a) = \varphi_a$

$$\tan(\varphi_a) = \frac{-\delta_1}{L} \Rightarrow \delta_1 = -\underline{\underline{\frac{qL^4}{24}}}$$

sposób II



$$\delta_1 = \int \frac{\text{M} \cdot \bar{\text{M}}_1}{EI} ds = \frac{1}{EI} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot \frac{qL^2}{8} \cdot L \right) \cdot \left(\frac{1}{2}L \right) = \underline{\underline{-\frac{qL^4}{24}}}$$



Zad. Wyznaczyć reakcje podporowe wywołane przemieszczeniem podpory
 A o wielkość Δ

Rozwiązańie:

warunki brzegowe:

$$\text{dla } x=0 \quad y = \Delta$$

$$\text{dla } x=0 \quad y' = 0$$

$$\text{dla } x=L \quad y = 0$$

równanie Eulera:

$$y''(x) = \frac{-M(x)}{EI}$$

zależności różniczkowe:

$$\begin{aligned} M'(x) &= T(x) \\ T'(x) &= -q(x) \end{aligned} \Rightarrow M''(x) = -q(x)$$

$$y'''(x) = \frac{-q(x)}{EI} = 0 \quad (\text{brak obciążenia } q(x)=0)$$

całkowanie:

$$y''(x) = 0$$

$$y'''(x) = C_1$$

$$y''(x) = C_1 x + C_2$$

$$y'(x) = C_1 \frac{x^2}{2} + C_2 x + C_3$$

$$y(x) = C_1 \frac{x^3}{6} + C_2 \frac{x^2}{2} + C_3 x + C_4$$

wyznaczenie stałych (wprowadzenie warunków brzegowych)

$$\text{dla } x=0 \quad y(x=0) = \Delta = C_4$$

$$\text{dla } x=0 \quad y'(x=0) = 0 = C_3$$

$$\text{dla } x=L \quad y(x=L) = C_1 \frac{L^3}{6} + C_2 \frac{L^2}{2} + \Delta = 0$$

$$\text{dla } x=L \quad M=0 \quad (\text{moment w przebiegu}) \quad y''(x) = \frac{M(x)}{EI} \Rightarrow y''(x=L) = 0$$

równy zero

$$y''(x=L) = 0 = C_1 \cdot L + C_2$$

$$\begin{cases} C_1 \cdot \frac{l^3}{6} + C_2 \cdot \frac{l^2}{2} + \Delta = 0 \\ C_1 \cdot l + C_2 = 0 \Rightarrow C_2 = -C_1 \cdot l \\ C_1 \cdot \frac{l^3}{6} - C_1 \cdot \frac{l^2}{2} + \Delta = 0 \\ C_1 \cdot \frac{1-3}{6} \cdot l^3 + \Delta = 0 \\ C_1 \cdot \left(-\frac{1}{3}\right)l^3 + \Delta = 0 \\ C_1 = -\Delta \cdot \left(-\frac{3}{l^3}\right) \Rightarrow C_1 = \frac{3\Delta}{l^3} \\ C_2 = -\frac{3\Delta}{l^2} \end{cases}$$

state:

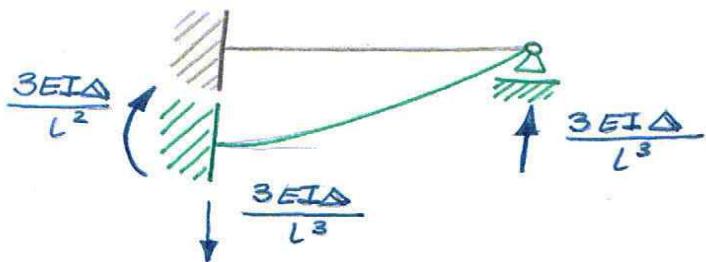
$$\begin{aligned} C_1 &= \frac{3\Delta}{l^3} \\ C_2 &= -\frac{3\Delta}{l^2} \\ C_3 &= 0 \\ C_4 &= \Delta \end{aligned}$$

równanie ugięcia:

$$\begin{aligned} y(x) &= \frac{\frac{3\Delta}{l^3} \cdot \frac{x^3}{6} + \left(-\frac{3\Delta}{l^2}\right) \cdot \frac{x^2}{2} + \Delta}{EI} \\ y''(x) &= \frac{\frac{3\Delta}{l^3} \cdot x - \frac{3\Delta}{l^2}}{EI} \quad y''(x) = \frac{-M(x)}{EI} \Rightarrow M(x) = -y''(x) \cdot EI \\ \text{siły wew. :} \\ M(x) &= -\left(\frac{3\Delta}{l^3}x - \frac{3\Delta}{l^2}\right) \cdot EI = \frac{3EI\Delta}{l^2} \left(1 - \frac{x}{l}\right) \\ M(x) = T(x) &= -\frac{3EI\Delta}{l^3} \end{aligned}$$

reakcje podparowe:

$$\begin{aligned} M_A &= M(x=0) = \frac{3EI\Delta}{l^2} \\ T_A &= T(x=0) = -\frac{3EI\Delta}{l^3} \\ T_B &= T(x=l) = \frac{3EI\Delta}{l^3} \end{aligned}$$

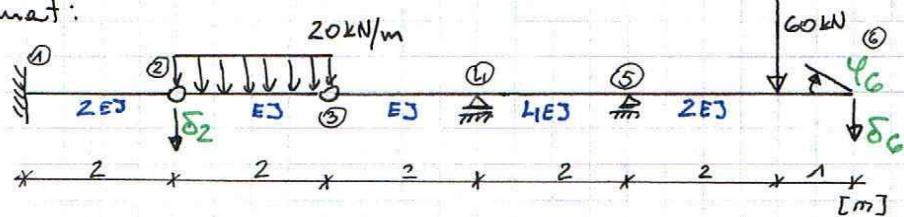


Metoda Mohra

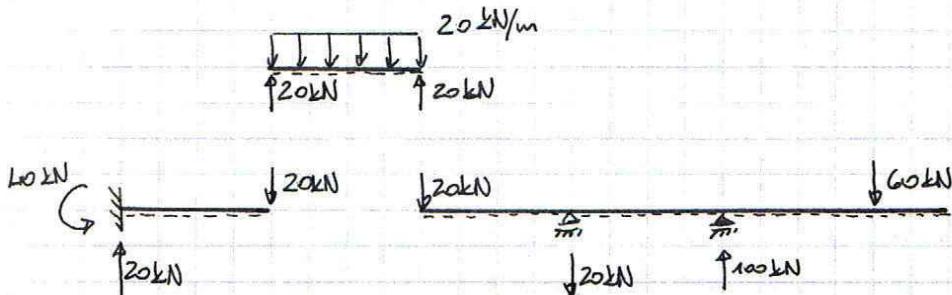
Zad: Stosując metodę Mohra obliczyć: $\gamma_c, \delta_c, \delta_2$

- Narysować:
- * Schemat pracy belki przegubowej
 - * Wykres momentów od zadanego obciążenia.
 - * Schemat wtórny (obciążenie)
 - * Obciążenie wtórne z zaznaczeniem wartości charakterystycznych.

Schemat:



1^o Schemat pracy belki przegubowej:

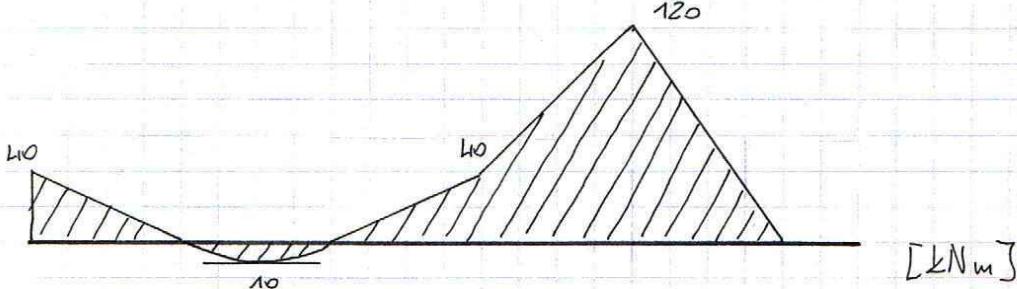


$$\begin{aligned} \sum M_h &= 0 \Rightarrow 60 \cdot h - 20 \cdot 2 - 2 \cdot 5 = 0 \\ 2R_A &= 2h_0 - h_0 = 200 \\ R_3 &= 100 \text{ [kN]} \end{aligned}$$

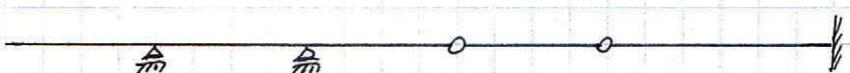
2^o Wykres momentów:

$$\sum P_y = 0 \quad [R_3]$$

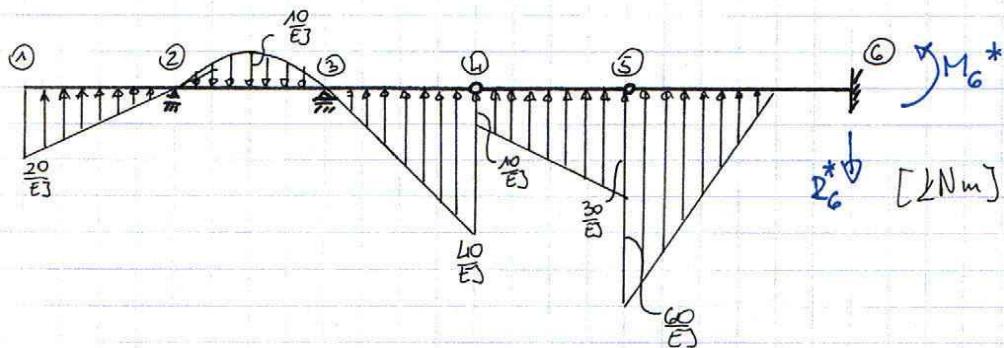
$$\begin{aligned} 20 + 60 - 100 - R_h &= 0 \\ R_h &= -20 \text{ [kN]} \end{aligned}$$



3^o Schemat wtórny:



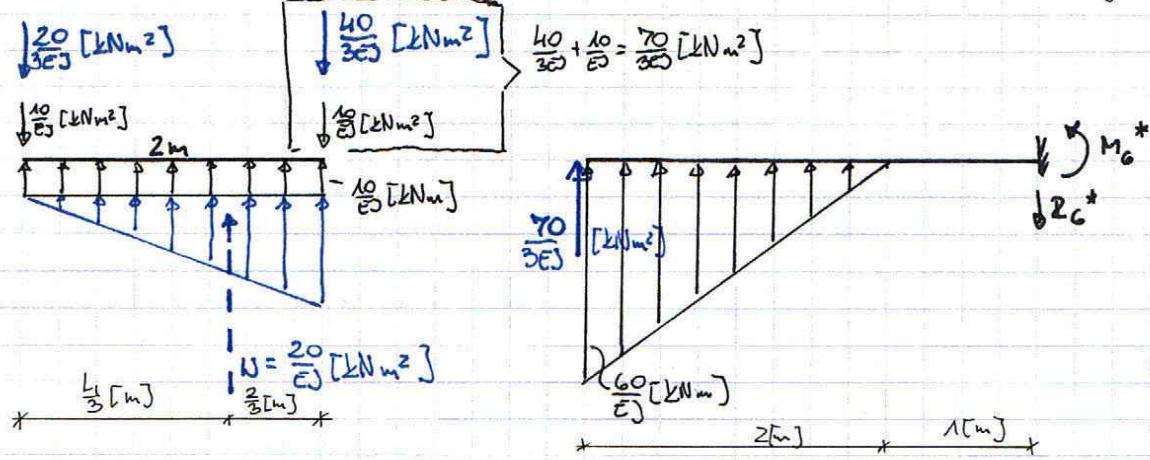
4^o Obciążenie wtórne:



$$\delta_2 = M_2^{*L} = \frac{20}{EJ} [\text{kNm}] \cdot \frac{1}{2} \cdot 2[\text{m}] \cdot \frac{2}{3} \cdot 2[\text{m}] = \frac{80}{3EJ} [\text{kNm}^3]$$

$$\delta_2 = \frac{80}{3EJ} [\text{kNm}^3]$$

W celu wyznaczenia poszukiwanych warstwów M_G^* i R_G^* skorzystaj ze schematu poniżej



$$\delta_6 = M_G^* = 3[\text{m}] \cdot \frac{70}{3EJ} [\text{kNm}^2] + \frac{60}{EJ} [\text{kNm}] \cdot 2[\text{m}] \cdot \frac{1}{2} \cdot \left(1[\text{m}] + \frac{2}{3} \cdot 2[\text{m}]\right) = \frac{70}{EJ} [\text{kNm}^3] + \frac{60 \cdot 7}{EJ \cdot 3} [\text{kNm}^3] =$$

$$\delta_6 = \frac{210}{EJ} [\text{kNm}^3]$$

$$\frac{70}{EJ} + \frac{140}{EJ} [\text{kNm}^3] = \frac{210}{EJ} [\text{kNm}^3]$$

$$\varphi_6 = T_G^* = R_G^* = \frac{70}{3EJ} [\text{kNm}^2] + \frac{60}{EJ} [\text{kNm}] \cdot 2[\text{m}] \cdot \frac{1}{2} = \frac{70 + 180}{3EJ} [\text{kNm}^2] = \frac{250}{3EJ} [\text{kNm}^2]$$

$$\varphi_6 = \frac{250}{3EJ} [\text{kNm}^2]$$