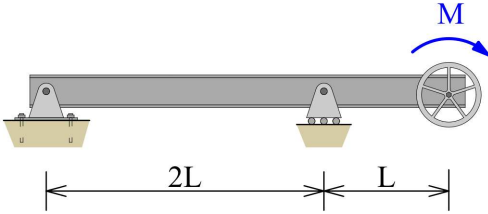


Zadání:

Stanovte minimální rozměry průřezu a čtvercové tyče délky $3L$ vyrobené z materiálu s modulem pružnosti E a mezí úměrnosti σ_D zatížené osamělým momentem M na převislém konci. Dále vyjádřete analytický předpis funkce průhybové čáry použitím i) Bernoulliho diferenciální rovnice ii) Mohrovi analogie a hodnotu průhybu a pootočení v místě působení momentu.



Reakce v podporách

$$\begin{aligned} \rightarrow x : A_x &= 0 \\ \curvearrowright a : 2B_z L - M &= 0 \\ B_z &= \frac{M}{2L} \\ \curvearrowleft b : 2A_z L - M &= 0 \\ A_z &= \frac{M}{2L} \end{aligned}$$

Průběhy tečných sil a ohybových momentů

$$\begin{aligned} \vec{x}_1 &\in \langle 0, 2L \rangle \\ T(x_1) &= -A_z = -\frac{M}{2L} \\ M(x_1) &= -A_z x_1 = -\frac{M}{2L} x_1 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \vec{x}_2 &\in \langle 0, L \rangle \\ T(x_2) &= 0 \\ M(x_2) &= -M \\ M_{\max} &= |-M| = M \end{aligned}$$

Maximální napětí σ_{\max} musí být v místě maximálního ohybového momentu M_{\max} menší než napětí dovolené σ_D .

$$\sigma_D > \sigma_{\max} = \frac{M_{\max}}{I_y} e,$$

kde excentricita e je maximální vzdálenost ve směru z mezi těžistěm a okrajem průřezu. Axiální kvadratický moment setrvačnosti čtvercového průřezu vyjádříme

$$I_y = \int_{(A)} z^2 dA = \int_{-\frac{a}{2}}^{\frac{a}{2}} z^2 \int_{-\frac{a}{2}}^{\frac{a}{2}} dy dz = \int_{-\frac{a}{2}}^{\frac{a}{2}} z^2 a dz = a \left[\frac{z^3}{3} \right]_{-\frac{a}{2}}^{\frac{a}{2}} = \frac{1}{12} a^4$$

```
Iy: integrate(z^2*integrate(1,y,-(a/2),(a/2)),z,-(a/2),(a/2)); /* axial moment of inertia */
```

Výpočet minimálního průměru

$$\begin{aligned} \sigma_D &> \frac{M_{\max}}{I_y} e = \frac{M}{\frac{1}{12} a^4} \frac{a}{2} = \frac{6M}{a^3} \\ a &> \sqrt[3]{\frac{6M}{\sigma_D}} \end{aligned}$$

```
eqD: sigma=(abs(-M)/Iy)*(a/2); /* design formula */  
solve(eqD,a); /* minimal edge */
```

Při vyšetřování průhybu nosníku analytickým způsobem vycházíme z (Bernoulliho) diferenciální rovnice průhybové čáry

$$w''(x) = -\frac{M(x)}{EI_y}$$

jejímž řešením získáme funkce průhybu $w(x)$ a úhlu pootočení $\varphi(x) = w'(x)$.

$$\overline{x_1} \in \langle 0, 2L \rangle$$

$$EI_y w''(x_1) = -M(x_1) = \frac{M}{2L} x_1$$

$$EI_y \varphi(x_1) = \frac{M}{2L} \frac{x_1^2}{2} = \frac{1}{4} \frac{M}{L} x_1^2 + C_1$$

$$EI_y w(x_1) = \frac{1}{4} \frac{M}{L} \frac{x_1^3}{3} + C_1 x_1 + C_2 = \frac{1}{12} \frac{M}{L} x_1^3 + C_1 x_1 + C_2$$

Integrační konstanty C_1, C_2 vyjádříme z okrajových podmínek podepření nosníku $w(0) = 0, w(2L) = 0$.

$$w(0) = 0 = C_2$$

$$C_2 = 0$$

$$w(2L) = 0 = \frac{1}{12} \frac{M}{L} (2L)^3 + C_1 2L = \frac{8}{12} ML^2 + C_1 2L$$

$$C_1 = -\frac{1}{3} ML$$

$$EI_y \varphi(x_1) = \frac{1}{4} \frac{M}{L} x_1^2 - \frac{1}{3} ML$$

$$EI_y w(x_1) = \frac{1}{12} \frac{M}{L} x_1^3 - \frac{1}{3} ML x_1$$

```
/* for x1 in <0,2L) */
_M1:-(M/(2*L))*x; /* bending moment function */
_phi1:-integrate(_M1,x)+C1; /* angle function */
_w1:integrate(_phi1,x)+C2; /* deflection function */
w10:subst(0,x,_w1); /* B.C. w(0)=0 */
w12L:subst(2*L,x,_w1); /* B.C. w(2L)=0 */
linsolve([w10,w12L],[C1,C2]);
```

```
/* results */
phi1:-integrate(_M1,x)+C1; /* angle function */
w1:integrate(phi1,x)+C2; /* deflection function */
```

$$\overline{x_2} \in \langle 0, L \rangle$$

$$EI_y w''(x_2) = -M(x_2) = M$$

$$EI_y \varphi(x_2) = M x_2 + C_3$$

$$EI_y w(x_2) = \frac{1}{2} M x_2^2 + C_3 x_2 + C_4$$

Integrační konstanty C_3, C_4 vyjádříme z okrajových podmínek podepření nosníku $-\varphi(2L) = \varphi(L), w(L) = 0$.

$$\begin{aligned}
 -\varphi(2L) &= \varphi(L) \\
 -\frac{1}{4} \frac{M}{L} (2L)^2 + \frac{1}{3} ML &= ML + C_3 \\
 C_3 &= -\frac{5}{3} ML \\
 EI_y \varphi(x_2) &= Mx_2 - \frac{5}{3} ML \\
 w(x_2) &= \frac{1}{2} Mx_2^2 - \frac{5}{3} MLx_2 + C_4 \\
 w(L) &= 0 = \frac{1}{2} ML^2 - \frac{5}{3} ML^2 + C_4 \\
 C_4 &= \frac{7}{6} ML^2 \\
 w(x_2) &= \frac{1}{2} Mx_2^2 - \frac{5}{3} MLx_2 + \frac{7}{6} ML^2
 \end{aligned}$$

```

/* for x2 in <0,L) */
_M2:-M; /* bending moment function */
_phi2:-integrate(_M2,x)+C3; /* angle function */
_w2:integrate(_phi2,x)+C4; /* deflection function */
phi2_L:subst(L,x,_phi2); /* B.C. -phi(2L)=phi(L) */
phi1_2L:subst(2*L,x,phi1);
w2L:subst(L,x,_w2); /* B.C. w(L)=0 */
linsolve([phi2_L+phi1_2L,w2L],[C3,C4]);

```

```

/* results */
phi2:-integrate(_M2,x)+C3; /* angle function */
w2:integrate(phi2,x)+C4; /* deflection function */

```

Hodnotu průhybu a pootočení v místě působivosti momentu.

$$\begin{aligned}
 EI_y \varphi(0) &= -\frac{5}{3} ML \\
 EI_y w(0) &= \frac{7}{6} ML^2
 \end{aligned}$$

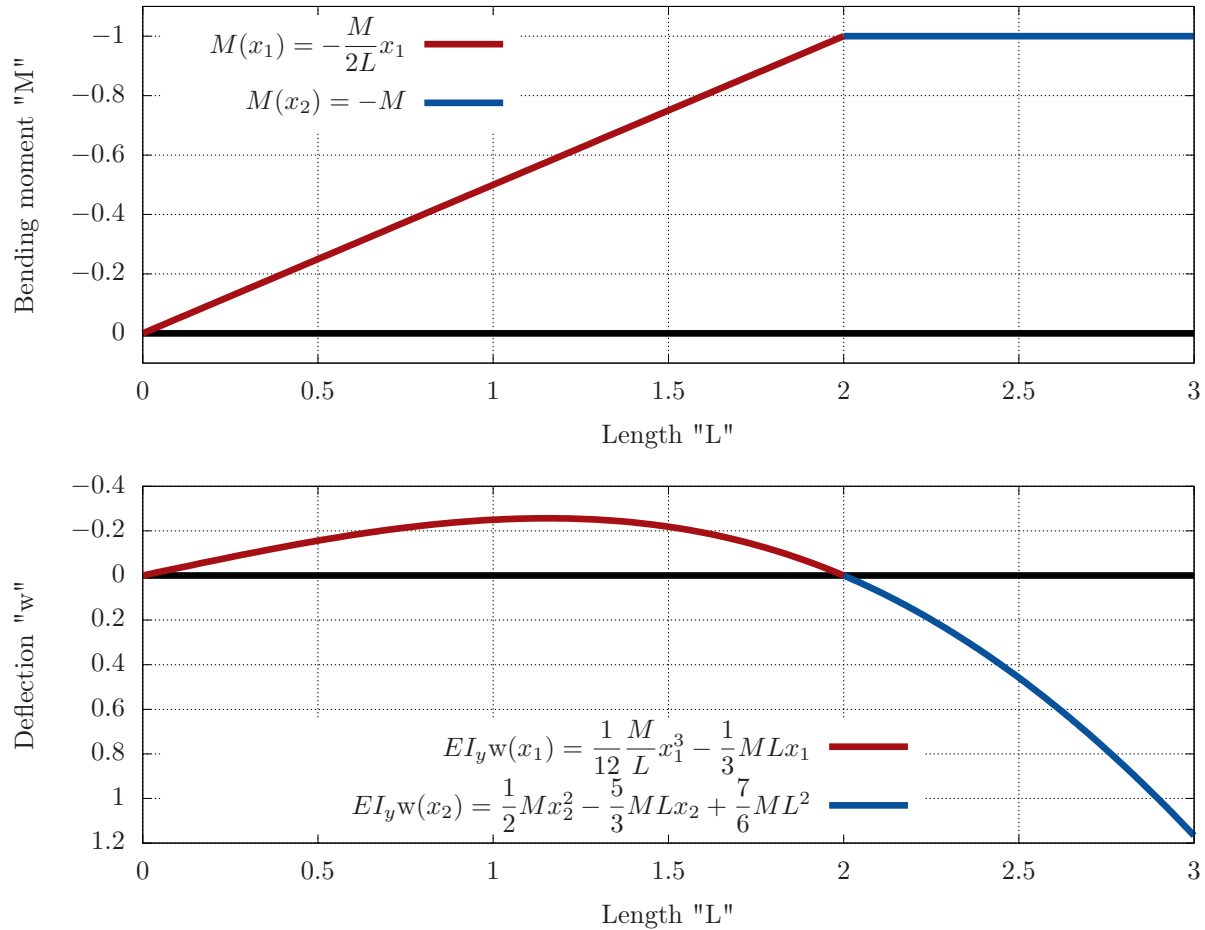
V tomto speciálním případě lze úhel pootočení nosníku v místě zatíženém osamělým momentem vyjádřit z rovnosti vnějšího zatížení a deformační energie

$$\begin{aligned}
 W_M &= U_{\text{def}} \\
 \frac{1}{2} M \varphi_M &= \int_{(L)} \frac{M^2(x)}{2EI_y} dx = \frac{1}{2EI_y} \left(\int_0^{2L} \left(-\frac{M}{2L}x\right)^2 dx + \int_0^L (-M)^2 dx \right) \\
 M \varphi_M EI_y &= \frac{M^2}{4L^2} \frac{8L^3}{3} + M^2 L = \frac{2}{3} M^2 L + M^2 L \\
 EI_y \varphi_M &= \frac{5}{3} ML
 \end{aligned}$$

```

Udef:(integrate(M1^2,x,0,2*L)+integrate(M2^2,x,0,L))/(2*E*Iy); /* deformation energy */
Wext:(1/2)*M*phiM; /* external work */
solve([Wext=Udef],[phiM]);

```



Mohrova metoda využívá analogie mezi funkcemi pootočení a průhybu zatíženým vnějším působením a vnitřních sil na takzvaném fiktivním nosníku zatíženým skutečnou momentovou plochou

$$\begin{aligned} EI_y \varphi(x) &= T_f(x) \\ EI_y w(x) &= M_f(x). \end{aligned}$$

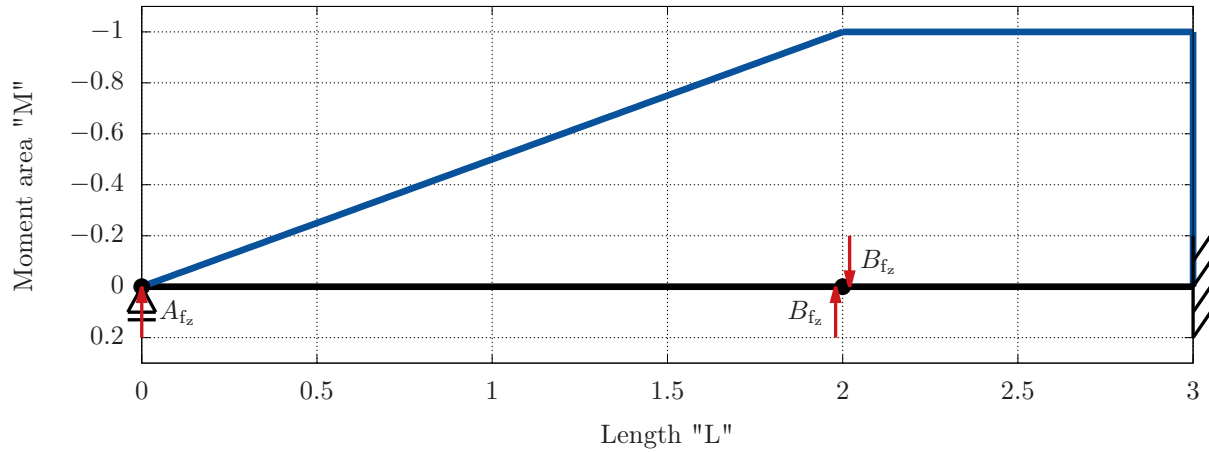
Jako fiktivní nosník označujeme myšlenou konstrukci podepřenou tak, že její okrajové podmínky ohybového momentu odpovídají okrajovým podmínkám průhybu reálné konstrukce. Podepření fiktivního nosníku je nazávislé na jeho zařazení. Využitím této metody odpadá nutnost vyjadřování integračních konstant. Mezeující podmínkou pro graficko-analytické řešení je znalost velikosti momentových ploch a jejich těžišť. Metoda je zejména vhodná pro analýzu nosníků zatížených osamělými silami a momenty.

Pro nosník s převislým koncem platí okrajové podmínky

$$w(0) = 0 \quad w(2L) = 0 \quad w(3L) \neq 0,$$

proto podepření fiktivního nosníku musí odpovídat

$$M_f(0) = 0 \quad M_f(2L) = 0 \quad M_f(3L) \neq 0.$$



Výpočet reakcí

$$\begin{aligned} \curvearrowright a : B_{fz} 2L - \frac{1}{2} M 2L \frac{4}{3} L &= 0 \\ B_{fz} &= \frac{2}{3} ML \\ \curvearrowright b : -A_{fz} 2L + \frac{1}{2} M 2L \frac{2}{3} L &= 0 \\ A_{fz} &= \frac{1}{3} ML \end{aligned}$$

Průhyb nosníku

$$\begin{aligned} \vec{x}_1 &\in \langle 0, 2L \rangle \\ EI_y \varphi(x_1) = T_f(x_1) &= -A_{fz} + \frac{1}{2} \frac{M}{2L} x_1 \cdot x_1 = \frac{1}{4} \frac{M}{L} x_1^2 - \frac{1}{3} ML \\ EI_y w(x_1) = M_f(x_1) &= -A_{fz} x_1 + \frac{1}{2} \frac{M}{2L} x_1 \frac{x_1}{3} = \frac{1}{12} \frac{M}{L} x_1^3 - \frac{1}{3} ML x_1 \\ \vec{x}_3 &\in \langle 0, L \rangle \\ EI_y \varphi(x_3) = T_f(x_3) &= B_{fz} + M x_3 = M x_3 + \frac{2}{3} ML \\ EI_y w(x_3) = M_f(x_3) &= B_{fz} + M x_3 \frac{x_3}{2} = \frac{1}{2} M x_3^2 + \frac{2}{3} ML x_3 \\ EI_y \varphi(L) &= ML + \frac{2}{3} ML = \frac{5}{3} ML \\ EI_y w(L) &= \frac{1}{2} ML^2 + \frac{2}{3} ML^2 = \frac{7}{3} ML^2 \end{aligned}$$