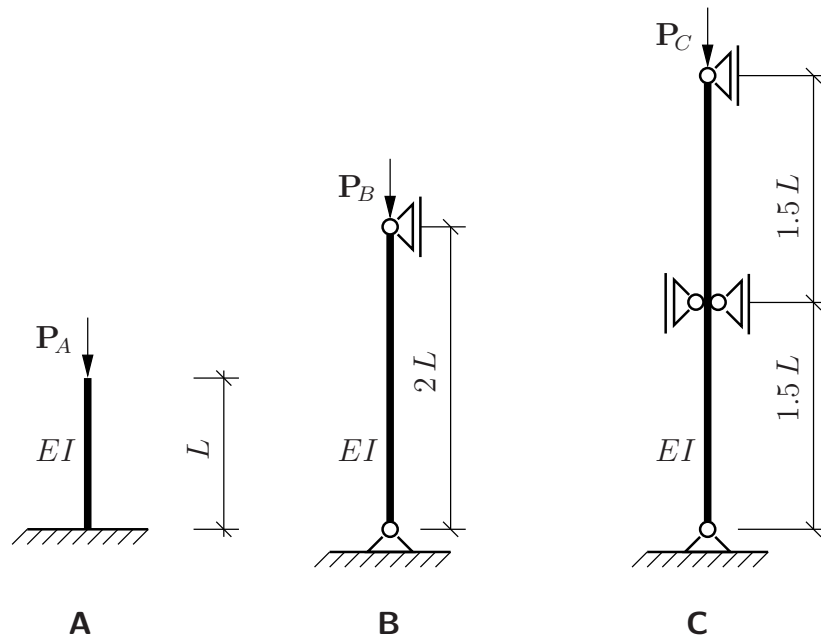


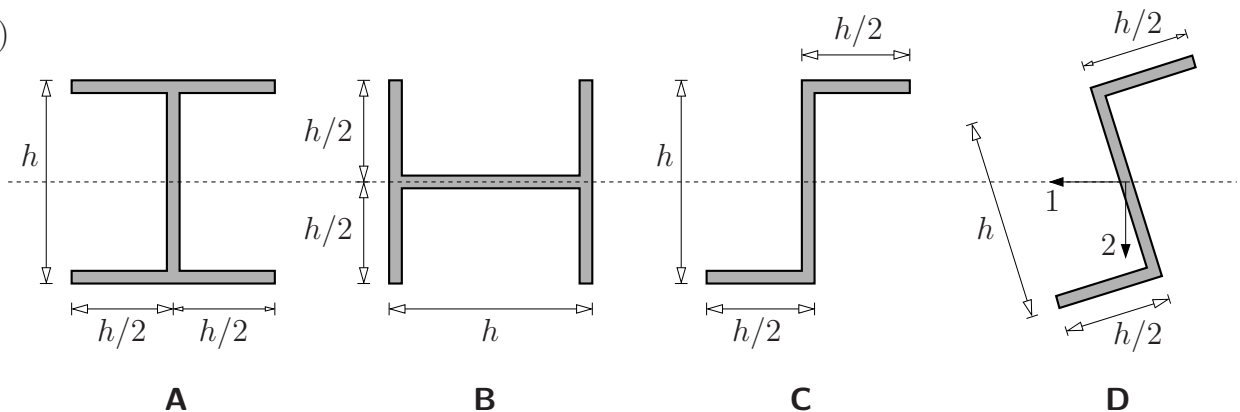
1. Aufgabe: (ca. 11 % der Gesamtpunkte)

a)



Gegeben sind die oben abgebildeten Stützensysteme **A**, **B** und **C** aus einzelnen Euler-Stäben mit jeweils identischer Biegesteifigkeit EI . Ordnen Sie die zugehörige Knicklasten P_A , P_B , P_C der Größe nach und begründen Sie Ihre Antwort.

b)



Ordnen Sie die gegebenen dünnwandigen Querschnitte **A**, **B**, **C**, **D** (konstante Wandstärke $t \ll h$) bezüglich des Flächenträgheitsmoments um die skizzierte horizontale Achse und begründen Sie Ihre Antwort.

1. Aufgabe Lösungsvorschlag:

a) $P = \pi^2 \frac{EI}{l^2}$

$$A : l = 2L \quad P_A = 0,25 \frac{\pi^2 EI}{L^2}$$

$$B : l = 2L \quad P_B = 0,25 \frac{\pi^2 EI}{L^2}$$

$$C : l = 1,5L \quad P_C = 0,44 \frac{\pi^2 EI}{L^2}$$

$$P_A = P_B < P_C$$

b)

$$I_{hor}^A \approx \frac{th^3}{12} + 2 \frac{ht^3}{12} + 2ht \left(\frac{h}{2}\right)^2 \approx \frac{7}{12} th^3$$

$$I_{hor}^B \approx 2 \frac{th^3}{12} + \frac{ht^3}{12} \approx \frac{2}{12} th^3$$

$$I_{hor}^C \approx \frac{th^3}{12} + 2 \frac{\frac{h}{2} t^3}{12} + 2 \frac{h}{2} t \left(\frac{h}{2}\right)^2 \approx \frac{4}{12} th^3$$

$$\rightarrow I_{hor}^D = I_1^C > I_{hor}^C; \quad I_{hv}^C \neq 0$$

$$I_{vert}^C \approx \frac{ht^3}{12} + \frac{2 \left(\frac{h}{2}\right)^3 t}{12} + 2 \frac{h}{2} t \left(\frac{h}{4}\right)^2 \approx \frac{1}{12} th^3$$

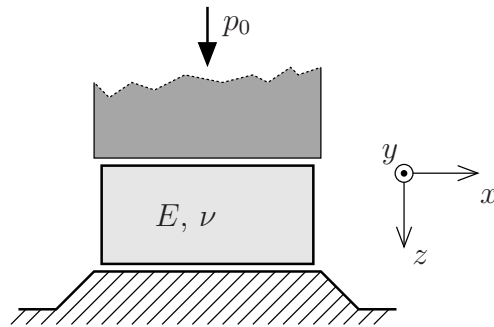
Invarianz: $I_{hor}^C + I_{vert}^C = I_1^C + I_2^C$

$$I_{horz}^D = I = I_{hor}^C + I_{vert}^C - I_2^C \approx \frac{4}{12} th^3 + \frac{1}{12} th^3 \underbrace{- I_2^C}_{>0} < \frac{5}{12} th^3$$

$$\Rightarrow I_{hor}^C < I_{hor}^D < \frac{5}{12} th^3$$

$$I^A > I^D > I^C > I^B$$

2. Aufgabe: (ca. 18 % der Gesamtpunkte)



Ein homogener linear-elastischer Quader (E, ν) wird einem Druck p_0 in z -Richtung ausgesetzt. Aufgrund der geringen Höhe des Quaders kann davon ausgegangen werden, dass ein homogener (ortsunabhängiger) Spannungs- bzw. Verzerrungszustand herrscht.

Wie groß sind die Dehnungen und die Spannungen, wenn

- die Verformungen in x - und y -Richtung behindert sind?
- nur die Verformung in y -Richtung behindert ist?
- die Verformungen in x - und y -Richtung nicht behindert sind?

Gegeben: p_0, E, ν

2. Aufgabe Lösungsvorschlag:

$$\sigma_z = -p_0$$

$$E \varepsilon_x = \sigma_x - \nu \sigma_y - \nu \sigma_z = \sigma_x + \nu (p_0 - \sigma_y) \quad (1)$$

$$E \varepsilon_y = \sigma_y - \nu \sigma_x - \nu \sigma_z = \sigma_y + \nu (p_0 - \sigma_x) \quad (2)$$

$$E \varepsilon_z = \sigma_z - \nu \sigma_x - \nu \sigma_y = -p_0 - \nu (\sigma_x + \sigma_y) \quad (3)$$

a) $\varepsilon_x = \varepsilon_y \stackrel{!}{=} 0$:

$$\xrightarrow{(1)} \sigma_x = \nu (\sigma_y - p_0) \quad (4)$$

$$\sigma_y = \nu (\sigma_x - p_0) \stackrel{(4)}{=} \nu^2 \sigma_y - \nu^2 p_0 - \nu p_0$$

$$\Leftrightarrow \sigma_y = -\frac{\nu^2 + \nu}{1 - \nu^2} p_0 = -\frac{\nu (1 + \nu)}{(1 - \nu)(1 + \nu)} p_0 = -\frac{\nu}{1 - \nu} p_0 \quad (5)$$

$$\xrightarrow{(4)} \sigma_x \stackrel{(5)}{=} -\frac{\nu^2}{1 - \nu} p_0 - \frac{\nu (1 - \nu)}{1 - \nu} p_0 = -\frac{\nu}{1 - \nu} p_0 (= \sigma_y) \quad (6)$$

$$\xrightarrow{(3)} \varepsilon_z \stackrel{(6)}{=} -\frac{p_0}{E} + \frac{\nu}{E} \left(\frac{2\nu}{1 - \nu} \right) p_0 = \frac{-(1 - \nu) + 2\nu^2}{1 - \nu} \frac{p_0}{E} = -\frac{1 - \nu - 2\nu^2}{1 - \nu} \frac{p_0}{E}$$

b) $\varepsilon_y \stackrel{!}{=} 0$; $\sigma_x \stackrel{!}{=} 0$:

$$\xrightarrow{(2)} \sigma_y = -\nu p_0 \quad (7)$$

$$\xrightarrow{(1)} \varepsilon_x = \frac{\nu}{E} (p_0 - \sigma_y) \stackrel{(7)}{=} \nu (1 + \nu) \frac{p_0}{E}$$

$$\xrightarrow{(3)} \varepsilon_z = -\frac{p_0}{E} - \frac{\nu}{E} \sigma_y \stackrel{(2)}{=} -(1 - \nu^2) \frac{p_0}{E}$$

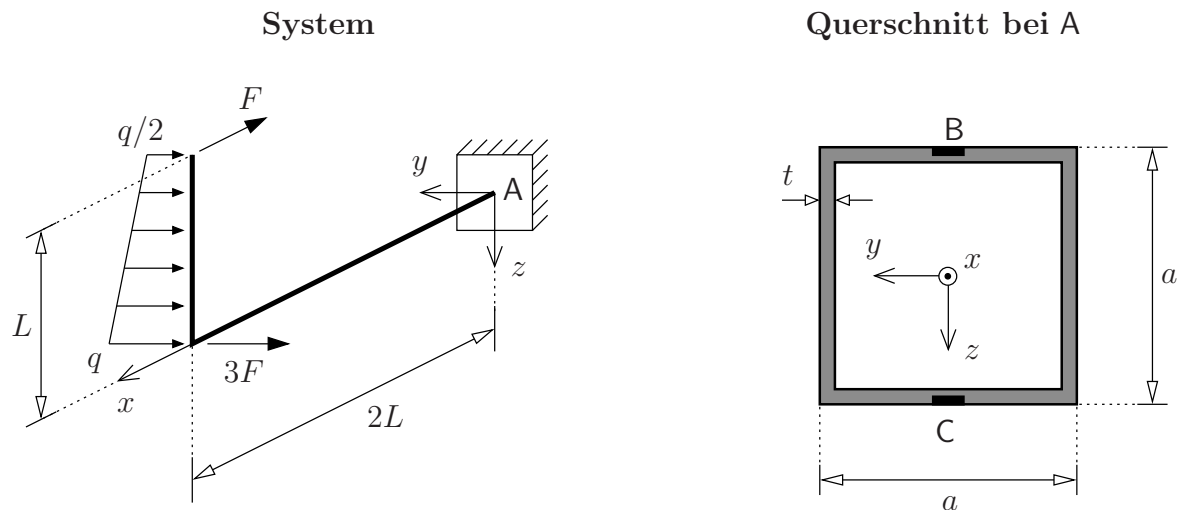
c) $\sigma_x = \sigma_y \stackrel{!}{=} 0$:

$$\xrightarrow{(1)} \varepsilon_x = \nu \frac{p_0}{E}$$

$$\xrightarrow{(2)} \varepsilon_y = \nu \frac{p_0}{E} (= \varepsilon_x)$$

$$\xrightarrow{(3)} \varepsilon_z = -\frac{p_0}{E}$$

3. Aufgabe: (ca. 25 % der Gesamtpunkte)



Der dargestellte Kragarm ist in A eingespannt und wird durch eine Streckenlast q und eine Einzellast $3F$ in negativer y -Richtung sowie eine Einzellast F in negativer x -Richtung belastet.

- Bestimmen Sie die Schnittgrößen an der Einspannstelle A.
- Bestimmen Sie die Schubspannungen an der Einspannstelle in den Punkten B und C.

Hinweis: Der Querschnitt darf als dünnwandig betrachtet werden ($t \ll a$).

Gegeben: $L = 2.7 \text{ m}$, $a = 100 \text{ mm}$, $t = 5 \text{ mm}$, $q = 100 \frac{\text{N}}{\text{m}}$, $F = 400 \text{ N}$.

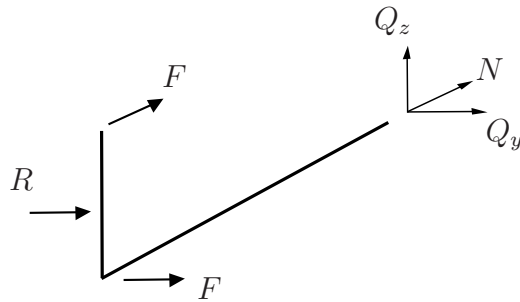
3. Aufgabe Lösungsvorschlag:

a)

Schnittgrößen an der Einspannstelle A:

$$R = \frac{3}{4} qL = \frac{3}{4} 100 \cdot 2,7 \frac{N}{m} = 202,5 N$$

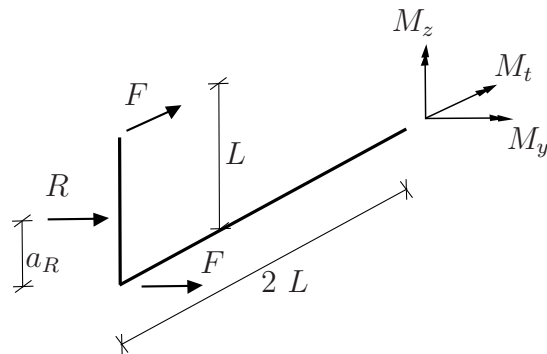
$$a_R = \frac{\frac{1}{2} \frac{L}{2} + \frac{1}{4} \frac{L}{3}}{\frac{1}{2} + \frac{1}{4}} = \frac{1}{3} \frac{4}{3} L = \frac{4}{9} L = 1,2 m$$



$$\sum F_x = 0 : N = -F = -400 N$$

$$\sum F_y = 0 : Q_y = -R - 3F = -1402,2 N$$

$$\sum F_z = 0 : Q_z = 0$$



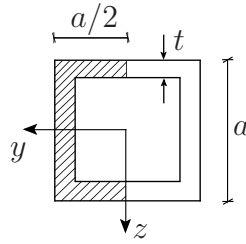
$$\sum M_x^A = 0 : M_t = -R a_R = -243 Nm$$

$$\sum M_y^A = 0 : M_y = F L = 1080 Nm$$

$$\sum M_z^A = 0 : M_z = -(R + 3F) 2L = -7573,5 Nm$$

b)

- Schubspannung infolge Querkraft:



$$\tau_Q = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_z \cdot b(y)} = -\frac{1402,5 \cdot 33875}{2865833 \cdot 10} \frac{Nmm^3}{mm^5} \approx -1,66 \frac{N}{mm^2}$$

$$S_z = A^{\text{außen}} y_S^{\text{au}} - A^{\text{innen}} y_S^{\text{in}} = a \frac{a}{2} \frac{a}{2 \cdot 2} - (a - 2t) \frac{a - 2t}{2} \frac{a - 2t}{2 \cdot 2}$$

$$= \frac{1}{8} (100^3 - 90^3) mm^3 = 33875 mm^3$$

$$I_y = \frac{1}{12} (a \cdot a^3 - (a - 2t)(a - 2t)^3) = \frac{1}{12} (100^4 - 90^4) mm^4$$

$$= \frac{1}{12} (100^4 - 90^4) mm^4 \approx 2865833 mm^4$$

$$b(y) = 2t = 10 mm$$

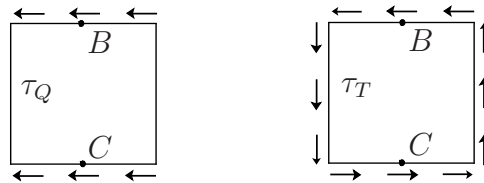
- Schubspannung infolge Torsion: dünnwandig \rightarrow 1. Bredt'sche Formel

$$\tau_T = \frac{M_T}{2A_m \cdot t_{\min}} = -\frac{243000}{2 \cdot 9025 \cdot 5} \frac{Nmm}{mm^3} \approx -2,69 \frac{N}{mm^2}$$

$$A_m = \left(a - \frac{2t}{2}\right)^2 = 95^2 mm^2 = 9025 mm^2$$

$$t_{\min} = 5 mm$$

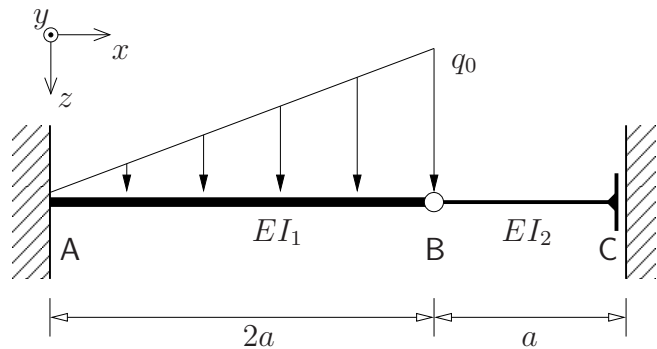
- Superposition:



$$\tau_B = \tau_Q + \tau_T = (-1,66 - 2,69) \frac{N}{mm^2} = -4,35 \frac{N}{mm^2}$$

$$\tau_C = \tau_Q - \tau_T = (-1,66 + 2,69) \frac{N}{mm^2} = 1,03 \frac{N}{mm^2}$$

4. Aufgabe: (ca. 25 % der Gesamtpunkte)



Der oben dargestellte Zweifeldträger mit Gelenk ist einseitig durch eine lineare Streckenlast $q(x)$ belastet.

- Geben Sie sämtliche Rand- und Übergangsbedingungen in den Punkten A, B und C an.
- Ermitteln Sie die Biegelinie $w(x)$ für den gesamten Träger.
- Skizzieren Sie qualitativ die Biegelinie.
- Für welche Biegesteifigkeit EI_1 stellt sich eine Absenkung $w_c = w(x=3a) = \frac{2}{15}a$ am Punkt C ein?
- Wie ändert sich die Durchbiegung $w_b = w(x=2a)$ am Punkt B bei Verdoppelung der Biegesteifigkeit EI_2 ? (bitte nachfolgend ankreuzen!)
 wird kleiner bleibt gleich wird größer

Gegeben: q_0, a, EI_1, EI_2

4. Aufgabe Lösungsvorschlag:

$$w(x) = \begin{cases} w_1(x) & \text{für } 0 \leq x \leq 2a & \rightarrow \text{ I} \\ w_2(x) & \text{für } 2a \leq x \leq 3a & \rightarrow \text{ II} \end{cases}$$

a)

$$w_1(x=0) = 0 \quad (1)$$

$$w_1^I(x=0) = 0 \quad (2)$$

$$w_1(x=2a) = w_2(x=2a) \quad (3)$$

$$EI_1 w_1^{II}(x=2a) = 0 \quad (4)$$

\rightarrow 8 Bed. für 8 Integrationskonstanten

$$EI_2 w_2^{II}(x=2a) = 0 \quad (5)$$

$$EI_1 w_1^{III}(x=2a) = EI_2 w_2^{III}(x=2a) \quad (6)$$

$$w_2^I(x=3a) = 0 \quad (7)$$

$$EI_2 w_2^{III}(x=3a) = 0 \quad (8)$$

b)

Bereich I

$$q(x) = \frac{q_0}{2a}x$$

$$EI_1 w_1^{IV}(x) = \frac{q_0}{2a}x$$

$$EI_1 w_1^{III}(x) = \frac{q_0}{4a}x^2 + C_1$$

$$EI_1 w_1^{II}(x) = \frac{q_0}{12a}x^3 + C_1 x + C_2$$

$$EI_1 w_1^I(x) = \frac{q_0}{48a}x^4 + \frac{C_1}{2}x^2 + C_2 x + C_3$$

$$EI_1 w_1(x) = \frac{q_0}{240a}x^5 + \frac{C_1}{6}x^3 + \frac{C_2}{2}x^2 + C_3 x + C_4$$

Bereich II

$$q(x) = 0$$

$$EI_2 w_2^{IV}(x) = 0$$

$$EI_2 w_2^{III}(x) = C_5$$

$$EI_2 w_2^{II}(x) = C_5 x + C_6$$

$$EI_2 w_2^I(x) = \frac{C_5}{2}x^2 + C_6 x + C_7$$

$$EI_2 w_2(x) = \frac{C_5}{6}x^3 + \frac{C_6}{2}x^2 + C_7 x + C_8$$

$$\xrightarrow{(1)} w_1(0) = 0 \quad \Rightarrow \quad C_4 = 0$$

$$\xrightarrow{(2)} w_1^I(0) = 0 \quad \Rightarrow \quad C_3 = 0$$

$$\xrightarrow{(8)} EI_2 w_2^{III}(3a) = 0 \quad \Rightarrow \quad C_5 = 0$$

$$\xrightarrow{(6)} EI_1 w_1^{III}(2a) = EI_2 w_2^{III}(2a) \Leftrightarrow \frac{q_0}{4a}(2a)^2 + C_1 = 0$$

$$\Leftrightarrow C_1 = -q_0 a$$

$$\xrightarrow{(4)} EI_1 w_1^{II}(2a) = 0 \Leftrightarrow \frac{q_0}{12a}(2a)^3 - q_0 a \cdot 2a + C_2 = 0$$

$$\Leftrightarrow C_2 = -\frac{2}{3}q_0 a^2 + 2q_0 a^2 = \frac{4}{3}q_0 a^2$$

$$\xrightarrow{(5)} EI_2 w_2^{II}(2a) = 0 \Leftrightarrow C_6 = 0$$

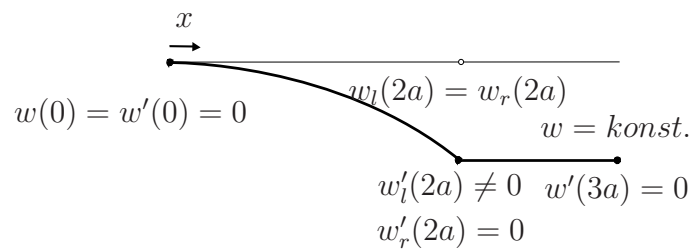
$$\xrightarrow{(7)} w_2^I(3a) = 0 \quad \Rightarrow \quad C_7 = 0$$

$$\xrightarrow{(3)} w_1(2a) = w_2(2a)$$

$$\Leftrightarrow C_8 = q_0 \frac{EI_2}{EI_1} \left(\frac{1}{240a} (2a)^5 - \frac{a}{6} (2a)^3 + \frac{2}{3} a^2 (2a)^2 \right) = \frac{22}{15} \frac{EI_2}{EI_1} q_0 a^4$$

$$w(x) = \begin{cases} \frac{1}{EI_1} \left(\frac{q_0}{240a} x^5 - \frac{q_0 a}{6} x^3 + \frac{2q_0 a^2}{3} x^2 \right) & \text{für } 0 \leq x \leq 2a \\ \frac{1}{EI_1} \frac{22}{15} q_0 a^4 & \text{für } 2a \leq x \leq 3a \end{cases}$$

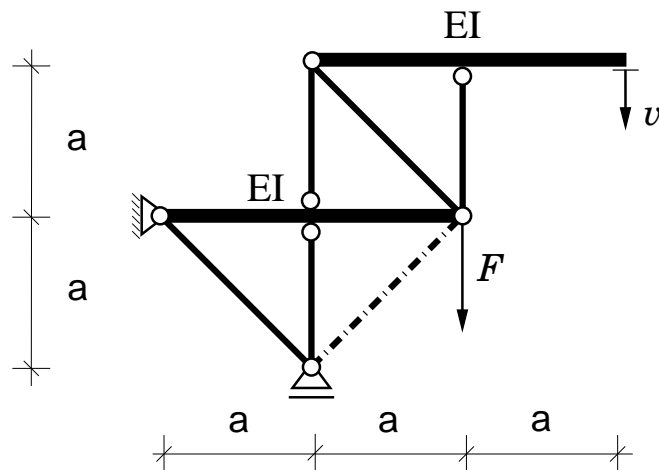
c) Verlauf der Biegelinie



$$d) w(3a) = \frac{1}{EI_1} \frac{22}{15} q_0 a^4 \stackrel{!}{=} \frac{2}{15a} \quad \Leftrightarrow \quad EI_1 = \frac{22}{15} \frac{15}{2} q_0 a^3 = 11 q_0 a^3$$

e) Durchbiegung bleibt gleich, da $w(x)$ unabhängig von EI_2 ist.

5. Aufgabe: (ca. 21 % der Gesamtpunkte)



- Bestimmen Sie zum dargestellten Tragwerk mit Hilfe des Prinzips der virtuellen Kräfte die vertikale Verschiebung v .
- Zur Verminderung der Verschiebung v soll ein zusätzlicher (gestrichelt dargestellter) gerader Stab eingebaut werden. Bestimmen Sie die Stabkraft in diesem zusätzlichen Stab.

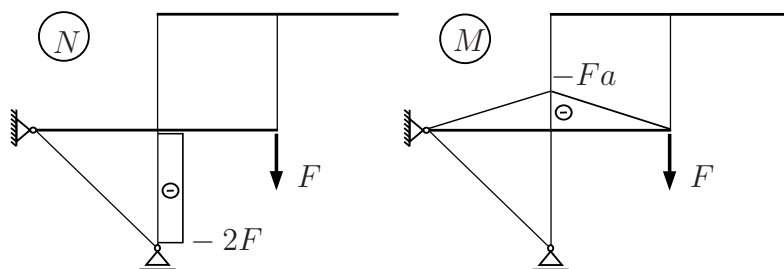
Hinweise: Alle Tragwerksteile besitzen die Dehnsteifigkeit EA .

Die Aufgabe ist mit dem *Prinzip der virtuellen Kräfte* zu lösen. Andere Lösungswege werden nicht bewertet.

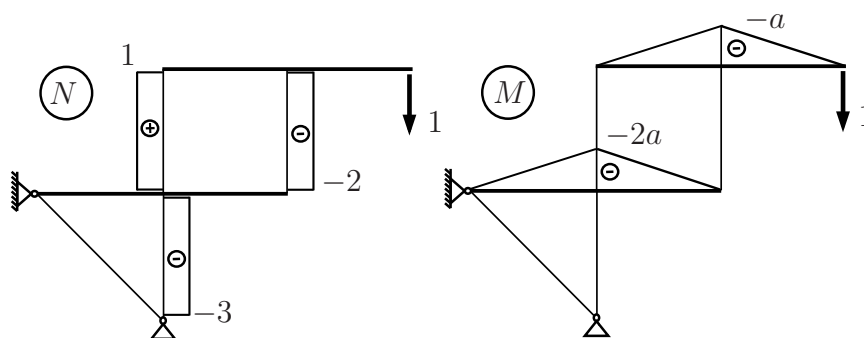
Gegeben: a , F , EA , $EI = \frac{1}{3}EA a^2$

5. Aufgabe Lösungsvorschlag:

a) 0-Lastfall:



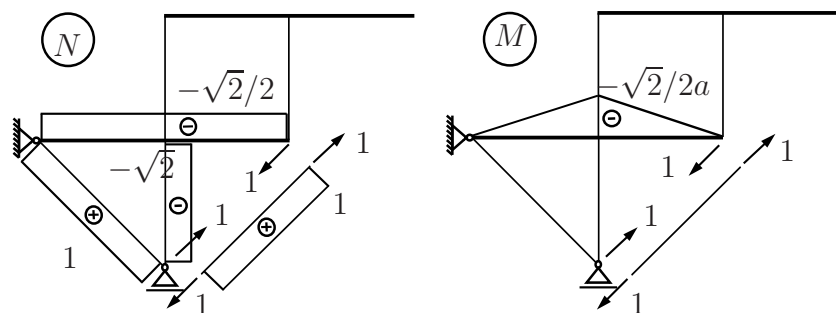
1-Lastfall:



$$\Rightarrow v = \frac{1}{EA}(-2F)(-3)a + \frac{1}{EI} 2 \cdot \frac{1}{3}(-Fa)(-2a)a = \frac{6Fa}{EA} + \frac{4Fa^3}{EAa^2} = 10 \frac{Fa}{EA}$$

b) 0-Lastfall aus a)

1-Lastfall:



$$\alpha_{10} = \frac{1}{EA}(-2F)(-\sqrt{2})a + \frac{1}{EI} 2 \frac{1}{3}(-Fa)(-\frac{\sqrt{2}}{2}a)a = \frac{2\sqrt{2}Fa}{EA} + \frac{\sqrt{2}Fa^3}{EAa^2} = 3\sqrt{2} \frac{Fa}{EA}$$

$$\alpha_{11} = \frac{1}{EA} \left(2 \left(-\frac{\sqrt{2}}{2} \right)^2 + (-\sqrt{2})^2 + 2 \cdot 1^2 \cdot \sqrt{2} \right) a + \frac{1}{EI} 2 \frac{1}{3} \left(-\frac{\sqrt{2}}{2} a \right)^2 a$$

$$= \frac{1}{EA} (1 + 2 + 2\sqrt{2})a + \frac{a^3}{EAa^2} = (4 + 2\sqrt{2}) \frac{a}{EA}$$

$$\Rightarrow S = -\frac{\alpha_{10}}{\alpha_{11}} = -\frac{3\sqrt{2}}{4 + 2\sqrt{2}} F$$