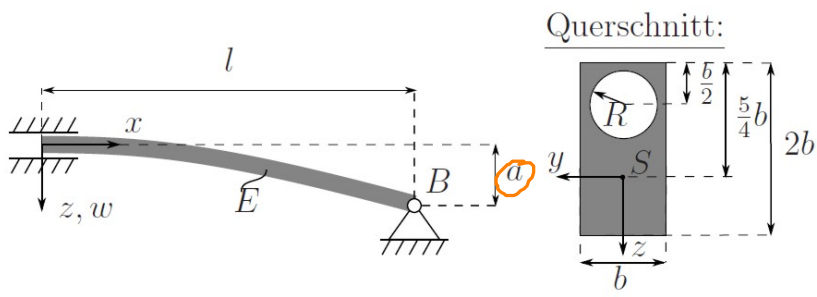


2. Ein Träger (Länge l , E-Modul E und skizzierter Querschnitt) soll wie dargestellt gelagert sein. Durch Einbaufehler (Vorspannung) ist das Lager an der Stelle B um a abgesenkt. Im Folgenden sollen die Auswirkungen des Einbaufehlers auf das Bauteil bestimmt werden.



- (a) Bestimmen Sie das axiale Flächenträgheitsmoment I_y des rechteckigen Profils (Breite b , Höhe $2b$) mit kreisförmiger Aussparung (Radius $R = \sqrt{\frac{2}{3\pi}}b$) bezüglich des eingezeichneten Schwerpunktkoordinatensystems.

Hinweis: Benutzen Sie für die Rechnungen in (b)-(e) als Abschätzung:

$$I_y = \frac{1}{3}b^4$$

- (b) Bestimmen Sie die Absenkung des Balkens $w(x)$.
 (c) Wie groß ist die Lagerkraft in z -Richtung in B ?
 (d) Wo tritt die maximale Zug-, und wo die maximale Druckspannung auf?
 (e) Wie groß darf a höchstens sein, damit die zulässige Zugspannung σ_{zul} nicht überschritten wird?

Geg.: $l, E, a, R = \sqrt{\frac{2}{3\pi}}b, b, \sigma_{zul}$

a) I_y bezugl S_p :

i) \bar{z}_{sp} :

$R = \sqrt{\frac{2}{3\pi}}b$

$z_{sp} = \frac{\sum z_i A_i}{\sum A_i}$

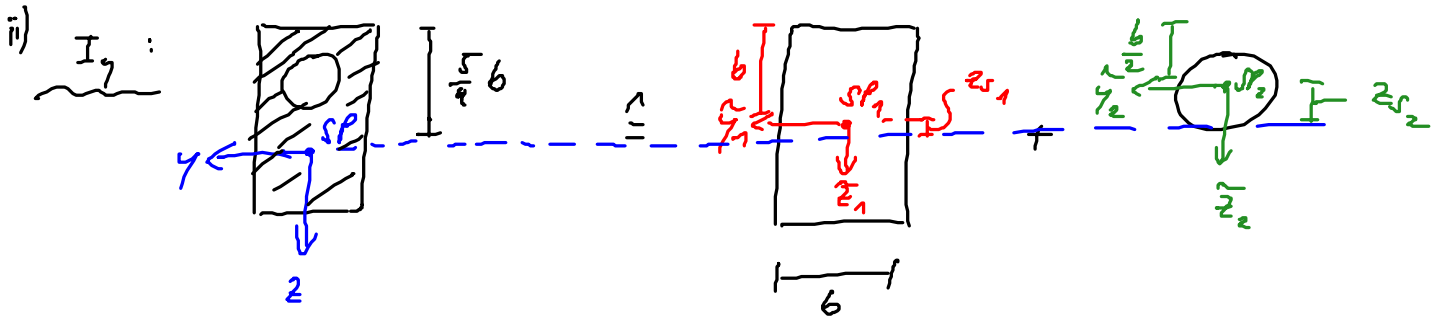
A_2 (negative)

i	A_i	z_i	$z_i A_i$
1	$2b^2$	b	$2b^3$
2	$-\frac{2}{3}b^2$	$\frac{b}{2}$	$-\frac{1}{3}b^3$
Σ	$\frac{4}{3}b^2$	-	$\frac{5}{3}b^3$

$$A_1 = 2b^2$$

$$A_2 = -\pi R^2 = -\pi \left(\left(\frac{2}{3\pi} \right)^{1/2} \right)^2 b^2 = -\frac{2}{3} b^2$$

$$\Rightarrow z_{sp} = \frac{\frac{5}{3} b^3}{\frac{4}{3} b^2} = \frac{5}{4} b$$



$$I_y = \sum_{i=1}^2 I_{y_i} + \sum_{i=1}^2 |z_{s_i}|^2 A_i$$

i	A_i	z_{s_i}	$z_{s_i}^2$	$z_{s_i}^2 A_i$	I_{y_i}
1	$2b^2$	$\frac{1}{4}b$	$\frac{1}{16}b^2$	$\frac{1}{8}b^4$	$\frac{2}{3}b^4$
2	$-\frac{2}{3}b^2$	$\frac{3}{4}b$	$\frac{9}{16}b^2$	$-\frac{18}{48}b^4$	$-\frac{1}{90}b^4$

$$NA: z_{s_1} = \left| b - \frac{5}{4}b \right| = \left| -\frac{1}{4}b \right|, \quad I_{y_1} = \frac{1}{12} B H^3 = \frac{1}{12} b (2b)^3 = \frac{8}{12} b^4$$

$$z_{s_2} = \left| \frac{b}{2} - \frac{5}{4}b \right| = \left| -\frac{3}{4}b \right|, \quad I_{y_2} = -\frac{\pi}{4} R^4 = -\frac{\pi}{4} \left(\sqrt{\frac{2}{3\pi}} b \right)^4$$

$$= -\frac{\pi}{4} \left(\left(\frac{2}{3\pi} \right)^{2 \cdot \frac{1}{2}} \right)^4 \cdot b^4 = -\frac{1}{9\pi} b^4$$

$$I_y = \frac{2}{3} b^4 + \frac{1}{8} b^4 - \frac{1}{9\pi} b^4 - \frac{18}{48} b^4 = \frac{5}{12} b^4 - \frac{1}{9\pi} b^4$$

b) W(x):

$$(EI W''''(x)) = q(x) = 0$$

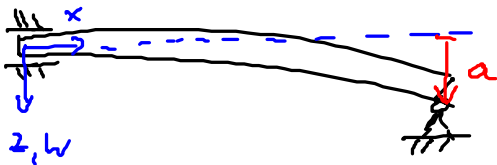
$$EI W'' = C_1$$

$$EI W' = C_1 x + C_2$$

$$EI W' = \frac{1}{2} C_1 x^2 + C_2 x + \underline{C_3} \Rightarrow 0 = 0 + C_3 \Rightarrow C_3 = 0$$

$$EI W = \frac{1}{6} C_1 x^3 + \frac{1}{2} C_2 x^2 + \underline{C_3} x + \underline{C_4} \Rightarrow 0 = 0 + C_4 \Rightarrow C_4 = 0$$

Konstanten aus RDN: 4 RDN!



$$x=0: W(0) = 0 \quad (1)$$

$$W'(0) = 0 \quad (2)$$

$$x=L: W(L) = a \quad (3)$$

$$M(L) = 0 \Rightarrow -EI W''(L) = 0 \quad (4)$$

aus (3):

$$EI a = \frac{1}{6} C_1 L^3 + \frac{1}{2} C_2 L^2 \Rightarrow EI a = \frac{1}{6} C_1 L^3 - \frac{1}{2} C_1 L^3 = -\frac{1}{3} C_1 L^3$$

aus (4):

$$0 = C_1 L + C_2 \Rightarrow C_2 = -C_1 L$$

$$C_1 = \frac{-3EI a}{L^3}$$

$$C_2 = \frac{3EI a}{L^2}$$

einsetzen:

$$EI W(x) = -\frac{3EI a}{6 L^3} x^3 + \frac{1}{2} \frac{3EI a}{L^2} x^2$$

$$W(x) = -\frac{a}{2L^3} x^3 + \frac{3a}{2L^2} x^2$$

c) lagerkraft in z bei 0:



\Rightarrow aus $Q(x)$ (Schnittlasten)

$$-EI W'''(x)$$

FS bei $x=L$:

GGB: $B_2 = -Q(L) = EI W'''(L)$

$$B_2 = C_1 = -\frac{3EIa}{L^3}$$

mit $I_y = \frac{1}{5} b^4$:

$$B_2 = -\frac{3Eb^4a}{L^3}$$



d) Wo tritt σ_{max}^{druck} und σ_{max}^{zug} auf?

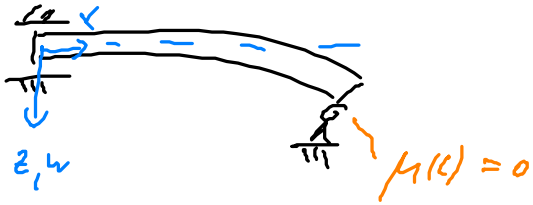
$$\sigma = \frac{N}{A} + \frac{M_y}{I_y} z - \frac{M_z}{I_z} y = \frac{M_y}{I_y} \cdot z$$

• Wo ist $M(x)$ maximal? $\Rightarrow x_{max}$

• Wo ist $\sigma(x_{max}) < 0$, wo ist $\sigma(x_{max}) > 0$?

\Rightarrow Spannung ist Randwert am größten!

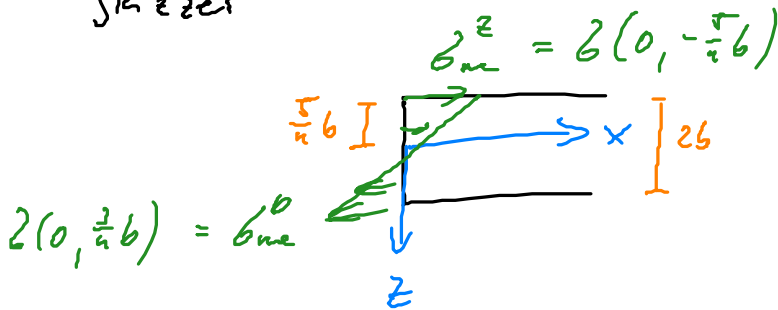
Idee: $q(x) = 0 \Rightarrow Q = \text{const.} \Rightarrow M = \sigma_{max}$



$$\Rightarrow M_{\max} \text{ bei } x=0$$

$$M_{\max} < 0$$

Skizzen



$$\delta_{\max} = \frac{M_{\max}}{I} z$$

$$\underbrace{\quad}_{< 0}$$

$$\delta_{\max}^z = \delta \left(x=0, z = -\frac{5}{4} b \right)$$

$$\delta_{\max}^p = \delta \left(x=0, z = \frac{3}{4} b \right)$$

e) a damit $\delta_{\max}^z \leq \delta_{\text{zul}}$:

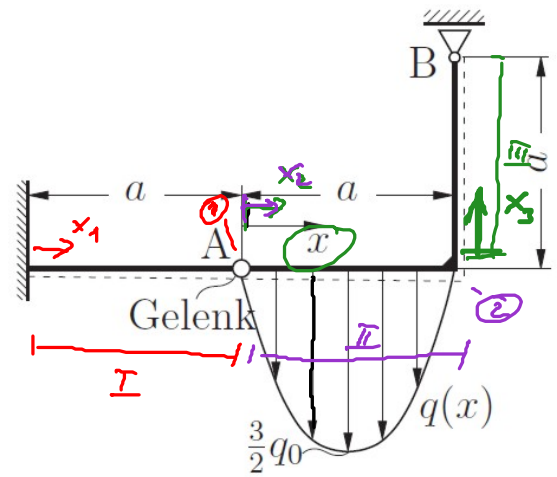
$$M(x=0) = -EI \kappa^q = -C_2$$

$$\delta_{\text{zul}} \geq \delta_{\max}^z = \frac{M_{\max}}{I} \left(-\frac{5}{4} b \right) = -\frac{C_2}{I} \left(-\frac{5}{4} b \right)$$

$$\delta_{\text{zul}} \Rightarrow -\frac{3EI a}{C^2 I} \left(\frac{5}{4} b \right) = \frac{15Eb}{4C^2} \cdot a$$

$$a \leq \frac{\delta_{\text{zul}} \cdot 4C^2}{15Eb}$$

1. Das skizzierte Tragwerk wird auf dem waagerechten Teil des gewinkelten Trägers durch eine quadratische Streckenlast $q(x)$ belastet. Es sollen die Schnittlasten $F_N(x)$, $F_Q(x)$ und $M_b(x)$ bestimmt werden.



- (a) Führen Sie eine Bereichseinteilung durch und geben Sie jeweils die Schnittlastdifferentialgleichungen an.
- (b) Formulieren Sie die Rand- und Übergangsbedingungen.
- (c) Berechnen Sie die Schnittlasten.

Geg.: $a, q_0, q(x) = -6 \frac{q_0}{a^2} x^2 + 6 \frac{q_0}{a} x$

a) Nur Druck:

- Geometrie stetig (Knicke, Lager, ...) (1, 2)
- Einzellast (M, F)
- Wenn $q(x)$ sich ändert (1, 2)

I) $0 \leq x_1 \leq a$: $Q_I' = -q(x_1) = 0 \Rightarrow Q_I = C_1$

$M_I' = Q_I \Rightarrow M_I = C_1 x_1 + C_2$

$N_I' = 0 \Rightarrow N_I = D_1$

II) $0 \leq x_2 \leq a$: $Q_{II}' = -(-6 \frac{q_0}{a^2} x_2^2 + 6 \frac{q_0}{a} x_2)$

$Q_{II} = \int (6 \frac{q_0}{a^2} x_2^2 - 6 \frac{q_0}{a} x_2) dx = 2 \frac{q_0}{a^2} x_2^3 - 3 \frac{q_0}{a} x_2^2 + C_3$

$M_{II} = \frac{1}{2} \frac{q_0}{a^2} x_2^4 - \frac{q_0}{a} x_2^3 + C_4 x_2 + C_4$

$N_{II}' = 0 \Rightarrow N_{II} = D_2$

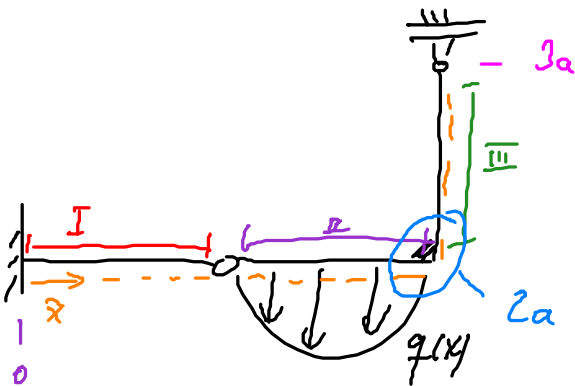
II) $0 \leq x_1 \leq a$: $Q_{II} = 0 \Rightarrow Q_{III} = C_5$

$M_{II} = C_5 x_3 + C_6$

$N_{II} = 0 \Rightarrow N_{III} = D_3$

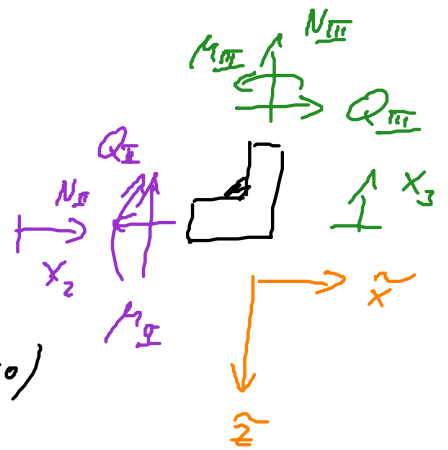
keine Normalkraftschubkraft ($q_x(x) = 0$), Bsp.: Gerüst!

b) RBen / üben



FS bei $\tilde{x} = 2$:

\tilde{x}	$N(x)$	$Q(x)$	$M(x)$
0	-	-	-
a			
2a			$M_{II}(x_2=a) = M_{III}(x_3=0)$
3a	-	$Q_{II}(x_3=a) = 0$	$M_{III}(x_3=a) = 0$



$\sum F_{\tilde{x}} \stackrel{!}{=} 0, 0 = -N_{II} + Q_{III} \Rightarrow N_{II}(x_2=a) = Q_{III}(x_3=0)$

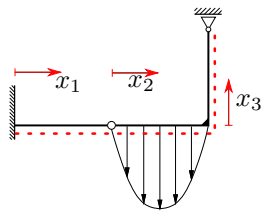
$\sum F_{\tilde{z}} \stackrel{!}{=} 0, 0 = -Q_{II} - N_{III} \Rightarrow N_{III}(x_3=0) = -Q_{II}(x_2=a)$

Übung

Aufgabe 1

(a) Die Einteilung der Bereiche erfolgt gemäß der Skizze in lokalen Koordinaten. Dabei gibt die gestrichelte Linie die positive z -Richtung in jedem Bereich an. Die Koordinate in der die Streckenlast angegeben ist fällt mit der x -Koordinate im zweiten Bereich zusammen:

$$x \equiv x_2 \Rightarrow q(x_2) = -6 \frac{q_0}{a^2} x_2^2 + 6 \frac{q_0}{a} x_2 \quad (1)$$



Die Schnittlastdifferentialgleichungen lauten:

$$\frac{dN(x_i)}{dx_i} = 0 \quad \forall i \quad (2)$$

$$\frac{d^2 M(x_2)}{dx_2^2} = \frac{dQ(x_2)}{dx_2} = -q(x_2) \quad (3)$$

$$\frac{d^2 M(x_j)}{dx_j^2} = \frac{dQ(x_j)}{dx_j} = 0 \quad j = 1, 3 \quad (4)$$

Die Integration der bereichsweise gültigen Schnittlastdifferentialgleichung liefert:

$$\int (2) dx_i = N(x_i) = E_i \quad \text{mit } i = 1, 2, 3 \quad (5)$$

$$\int (4) dx_j = Q(x_j) = C_j \quad \text{mit } j = 1, 3 \quad (6)$$

$$\int (6) dx_j = M(x_j) = C_j x_j + D_j \quad (7)$$

sowie

$$\int (3) dx_2 = Q(x_2) = \int \left(6 \frac{q_0}{a^2} x_2^2 - 6 \frac{q_0}{a} x_2 \right) dx_2 \quad (8)$$

$$= \left[\frac{6 q_0}{3 a^2} x_2^3 - \frac{6 q_0}{2 a} x_2^2 \right] + C_2 \quad (9)$$

$$= 2 \frac{q_0}{a^2} x_2^3 - 3 \frac{q_0}{a} x_2^2 + C_2 \quad (10)$$

$$\int (10) dx_2 = M(x_2) = \frac{1}{2} \frac{q_0}{a^2} x_2^4 - \frac{q_0}{a} x_2^3 + C_2 x_2 + D_2 \quad (11)$$

Um die Verläufe der Normalkraft zu erhalten müssen also die drei Integrationskonstanten E_1, E_2 und E_3 über Rand- und Übergangsbedingungen (in $N(x)$) bestimmt werden. Für Querkraft- und Biegemomentenverlauf sind mit den Konstanten C_k und D_k mit $k = 1, 2, 3$ sechs Unbekannte zu ermitteln. Es müssen also sechs Rand- und Übergangsbedingungen an $Q(x)$ und $M(x)$ angegeben werden.

(b) Rand und Übergangsbedingungen:

Die feste Einspannung bei $x_1 = 0$ liefert aufgrund der wirkenden Lagerreaktionen (unbekannt!) keine Randbedingungen an die Schnittlasten.

Im Gelenk A sind Normal- und Querkraft stetig. Zudem

kann hier kein Moment übertragen werden. Damit ist das Biegemoment hier stetig und gleich Null.

$$N_1(a) = N_2(0) \quad (12)$$

$$Q_1(a) = Q_2(0) \quad (13)$$

$$M_1(a) = 0 \quad (14)$$

$$M_2(0) = 0 \quad (15)$$

Am rechtwinkligen Knick werden die jeweiligen Querkräfte des einen Abschnitts von den Normalkräften des anderen Abschnitts aufgenommen. Die Vorzeichen macht man sich leicht an einem Freischnitt klar. Das Biegemoment ist hier stetig.

$$N_2(a) = +Q_3(0) \quad (16)$$

$$Q_2(a) = -N_3(0) \quad (17)$$

$$M_2(a) = +M_3(0) \quad (18)$$

Das Loslager A nimmt weder Momente noch Kräfte in z_3 -Richtung auf.

$$Q_3(a) = 0 \quad (19)$$

$$M_3(a) = 0 \quad (20)$$

Damit liegen neun Randbedingungen an $N(x), M(x)$ und $Q(x)$ für neun Unbekannte Integrationskonstanten vor.

(c) In die integrierten Lösungen für die Schnittlasten sind nun die Randbedingungen einzusetzen.

$$(19) \text{ in } (6) \Rightarrow Q_3(a) = C_3 \stackrel{!}{=} 0 \quad (21)$$

$$\Rightarrow Q(x_3) = 0 \quad (22)$$

$$(20) \text{ in } (7) \Rightarrow M_3(a) = D_3 \stackrel{!}{=} 0 \quad (23)$$

$$\Rightarrow M(x_3) = 0 \quad (24)$$

$$(16) \text{ in } (6), (5) \Rightarrow N_2(a) = E_2 = Q_3(0) = 0 \quad (25)$$

$$\Rightarrow N(x_2) = 0 \quad (26)$$

$$(12) \text{ in } (5) \Rightarrow N_1(a) = E_2 = N_2(0) = 0 \quad (27)$$

$$\Rightarrow N(x_1) = 0 \quad (28)$$

$$(14) \text{ in } (7) \Rightarrow M_1(a) = C_1 a + D_1 = 0 \quad (29)$$

$$(15) \text{ in } (11) \Rightarrow M_2(0) = D_2 = 0 \quad (30)$$

$$(13) \text{ in } (10), (6) \Rightarrow Q_1(a) = C_1 = Q_2(0) = C_2 \quad (31)$$

$$(17) \text{ in } (10), (5)$$

$$\Rightarrow Q_2(a) = 2q_0 a - 3q_0 a + C_2 = -N_3(0) = -E_3 \quad (32)$$

(18) in (11),(7)

$$\Rightarrow M_2(a) = -\frac{1}{2}q_0a^2 + q_0a^2 + C_2a = M_3(0) = 0 \quad (33)$$

$$\Rightarrow C_2 = +\frac{1}{2}q_0a \quad (34)$$

$$M(x_2) = \frac{1}{2}\frac{q_0}{a^2}x_2^4 - \frac{q_0}{a}x_2^3 + \frac{1}{2}q_0ax_2 \quad (35)$$

$$Q(x_2) = 2\frac{q_0}{a^2}x_2^3 - 3\frac{q_0}{a}x_2^2 + \frac{1}{2}q_0a \quad (36)$$

$$Q(x_1) = \frac{1}{2}q_0a \quad (37)$$

$$M(x_1) = \frac{1}{2}q_0ax_1 - \frac{1}{2}q_0a^2 \quad (38)$$

$$N(x_3) = \frac{1}{2}q_0a \quad (39)$$

Grafische Schnittlastenverläufe:

