

Die Statik im Stahlbetonbau

Beyer, Kurt

Berlin [u.a.], 1956

Zahlenbeispiel

urn:nbn:de:hbz:466:1-74292

Visual Library

Die Biegelinie des geraden Stabes.

Damit ist die Grundlage gefunden, um die Form der Biegelinie mit $w_a = 0$, $w_b = 0$ durch Rechnung oder Zeichnung zu bestimmen. Die Strecke ab wird als einfacher Träger angesehen, an dem eine Gruppe von positiven oder negativen Kräften $\mathfrak{B}_0,\ldots,\mathfrak{B}_m,\ldots,\mathfrak{B}_n$ angreift. Die Rechnung liefert nach (202)

$$A_{\mathfrak{w}} = \varphi_{a,0}, \qquad B_{\mathfrak{w}} = \varphi_{b,0}, \qquad Q_{\mathfrak{w},k} = \varphi_{k,0}, \qquad M_{\mathfrak{w},k} = w_{k,0}.$$

Der wirkliche Verschiebungszustand φ_a , φ_b , w_k entsteht durch Berücksichtigung der Stützenbedingungen nach (205).

Untersuchung der Formänderung eines Auslegeträgers.



Abb. 114.

1. Zeichnerische Entwicklung der Biegelinie für eine vorgeschriebene Belastung (Abb. 114a):

Querschnittsgestaltung: J_c/J (Abb. 114b), $J_c = J_a = 0.806 \text{ m}^4$. Angabe der Momente: graphisch oder rechnerisch nach Abschn. 13. Reduzierte Ordinaten des Seilecks: $\eta' = \eta \cdot J_c/J$ (Abb. 114d). Reduzierte Momente: $M' = M \cdot J_c/J = \eta' \cdot H = \mathfrak{w}_m$.

Berechnung der EJ_c fachen elastischen Gewichte aus der ideellen Belastung M' nach (206):

$$\mathfrak{B}_{0} = \frac{c_{1}}{6} \left(2 \mathfrak{w}_{0} + \mathfrak{w}_{1} \right), \qquad \mathfrak{B}_{n} = \frac{c_{n}}{6} \left(\mathfrak{w}_{n-1} + 2 \mathfrak{w}_{n} \right),$$
$$\mathfrak{B}_{m} = \frac{c_{m}}{6} \left(\mathfrak{w}_{m-1} + 4 \mathfrak{w}_{m} + \mathfrak{w}_{m+1} \right).$$

Abbildung der elastischen Gewichte mit Hilfe der Werte $\sum_{0}^{\infty} \mathfrak{B}_{k}$ in einem Richtungsbüschel mit der Polweite Hm.

126

BIBLIOTHEK PADERBORN

Zahlenbeispiel.

_	_											
m	C _m	M _m	$\frac{J_o}{J_m}$	$\mathfrak{w}_m = M_m J_c / J_m$	\mathfrak{W}_{m-1} + 2 \mathfrak{W}_m	c_m/6	$2 \mathfrak{W}_m$ + \mathfrak{W}_{m+1}	<i>c</i> _{m+1} /6	B.m., 1	Bm, 2	W m	$\sum_{0}^{m} \mathfrak{W}_{h}$
					IU	m-1 +	$4 m_m +$	\mathfrak{w}_{m+1}		c_m/6	Sec. 2	0
0	-	0,0	1,000	0,0	-	-	33,9	0,333	-	11,3	11,3	11,3
I	2,00	35,9	0,945	33.9			198.5		1	0,333	66,2	77.5
2	2,00	71,8	0,876	62,9	1.		374.2			0,333	124.7	202,2
3	2,00	107,6	0,824	88,7			526,9			0.333	175.6	377.8
4	2,00	143.5	0,761	109,2			648.7			0.333	216,2	594,0
5	2,00	179.4	0,687	123.2			733.8			0.333	244,6	838,6
6	2,00	215.3	0.612	131.8		783.2 0.333						1099,6
7	2,00	251,1	0,529	132,8		774.6 0.333						1357,8
8	2,00	287,0	0,389	111,6	669,3 0,333						223,I	1580,9
9	2,00	322,9	0,279	90,I	541,2 0,333						180,4	1761,3
IO	2,00	358.8	0,193	60,2	419.0 0.333					139.7	1901,0	
II	2,00	394.7	0,132	52,I	314,2 0,333					104,7	2005,7	
12	2,00	430,5	0,085	36,6	125,3 0,333 110,7 0,208			41,8	23,1	64,9	2070,6	
12a	1,25	364,5	0,103	37,5	224,5 0,208					46,8	2117,4	
13	1,25	300,8	0,126	37,9	113,3 0,208 113,1 0,250 23,6 28,3					51,9	2169,3	
14	1.50	229,0	0,163	37.3	221,8 0,250				55,5	2224,8		
14a	1,50	166,9	0,208	34.7	205,4 0,250					51,4	2276,2	
15a	1,50	106,6	0,275	29,3	170,3 0,250					0,250	42,6	2318,8
16a	1,50	52,5	0,351	18,4	102,9 0,25					0,250	25,7	2344,5
100	TOMOTO		4.00		.0.	0.000	1	1	1 . 6	EP.	1.6	2240 T

17 | 1,50 | 0,0 | 0,463 | 0,0 | 18,4 | 0,250 | -- | -- | 4,6 | -- | 4,6 | 2349,1 Mit $H_{\mathfrak{W}} = E \int_{\mathfrak{e}} (n \cdot m)$ ergeben nach S. 125 die Ordinaten $\eta_{\mathfrak{W}}$ des Seileckes unmittelbar die *m* fach verzerrten Durchbiegungen *w* (Abb. 114 e).

E = 2100000	t/m^2 ;	$E J_e = 1692600 \mathrm{tm}^2$;
n = 100;	m = 10;	$H_{10} = 1692,6 \text{ tm}^2;$
Durchbiegungen	$w=\eta_{\rm 10}/10$	in mm;
		NAMES OF TAXABLE PARTY OF TAXABLE PARTY OF TAXABLE PARTY.

 m
 o
 I
 2
 3
 4
 5
 6
 7
 8
 9
 10
 II
 I2
 I2a
 I3a
 I4
 I4a
 I5a
 I6a
 I7

 w
 0.0
 -1.2
 -2.2
 -3.2
 -3.9
 -4.3
 -4.5
 -4.4
 -3.9
 -3.2
 -2.3
 -1.2
 0.0
 0.8
 I.6
 2.7
 3.8
 4.9
 6.1
 7.3

2. Einflußlinie der EJ_c fachen Durchbiegung δ_m des Querschnittes d. Biegelinie des Trägers unter der Last 1 t in d nach (168). Ermittlung der \mathfrak{B} -Gewichte wie unter 1. Berechnung von $A_{\mathfrak{W}}$. $D_{\mathfrak{W}}$, $\delta_{\mathfrak{m},1}$ unabhängig von der vorgeschriebenen Stützung des Trägers als Auflagerkräfte und Durchbiegungen eines Balkens auf den Stützen a und d. Nachträgliche Einführung der Stützenbedingung $\delta_b = 0$ durch Drehen der Achse um a:

δ_n	$\delta = \delta_b,$ $\delta_a = \delta_m$	1+0	δ_b, δ_i	$_{2}=\partial_{b,1}-$	$+ \vartheta \cdot l_1 =$	= 0;	υ : ξ :	$= - o_{b,1}/l_1$ = x/l_1 ;	; 0	$\zeta = \frac{\zeta}{\zeta} = \frac{\zeta}{\zeta} = \frac{\zeta}{\zeta}$	$l_1 + l_2);$	0,1.5,
m	ζ_m ξ_m $-M_m$ J_c/J_m		-1	$ \left. \begin{array}{c} -\mathfrak{w}_m = \\ -M_m J_c / J_m \end{array} \right -\mathfrak{W}_m $		ζ,,,	5'11	$-\mathfrak{W}_m\zeta_m$	$-\mathfrak{W}_m \zeta'_n$			
0 1 2	0 0,0 1 1/17 2 2/17 		22	0,00000 0,83333 1,66667	1,0000 0,9449 0,8761	0,00000 0,78741 1,46017		(0,26247) 1,53660 2,89611	0,00000 0,05882 0,11765	1,00000 0,94118 0,88235	0,09038 0,34073	1,44622 2,55538
m	-Q,	v m		- Q ₁₀ m c _m	$-\delta_{m,1}$ $-M_{10}$	= n, 1	$\begin{array}{c} - \delta_{m,2} = \\ + \delta_{b,1} \cdot \xi \end{array}$	$-\delta_m$	D _{10,1}	$-\mathfrak{B}_{17} =$ - 23,734	$\frac{\sum_{0}^{16}\mathfrak{B}_m \zeta_m}{\sum_{0}} \zeta_m$	•
0 1 2	0,00 31,17 29,63	000 220 560	65	0,00000 2,34440 9,27120	0,000 62,34 121,61	56	- 0,000 - 17,161 - 34,323	0 0,0000 5 45,1829 87,2925	A _{10,1}	$-\mathfrak{B}_{0} =$ - 31,1723	$\sum_{1}^{17}\mathfrak{B}_{m}\zeta'_{m}$	
				$-\delta_b$, 1 = 205	,93	84 tm ³ ,		δ_m : Abb.	114 f.		

Die Biegelinie des geraden Stabes.

3. Einflußlinie der EJ_e fachen Verdrehung τ_m des Querschnittes d. Biegelinie des Trägers unter dem Angriff des Momentes $M_d = 1,0$ mt. Ermittlung der Gewichte wie unter 1. Die Verdrehungen φ_a , φ_b der Querschnitte a und b werden im Gegensatz zu 2. unter gleichzeitiger Berücksichtigung der Stützenbedingungen berechnet.

$$A_{\mathfrak{w}} - \mathfrak{W}_{0} = \sum_{1}^{12} \mathfrak{W}_{m} \xi_{m} = -2,25914 \text{ tm}^{3}. \qquad \qquad \mathcal{Q}_{\mathfrak{w},12} = \sum_{0}^{12} \mathfrak{W}_{m} \xi_{m}' = -2,37209 \text{ tm}^{3};$$

m	ξ_m	$-M_m$	J_c/J_m	$-\mathfrak{w}_m$	$-\mathfrak{W}_m$	ξ_m	ξ'_m	$-\mathfrak{B}_m\xi_m$	$-\mathfrak{B}_m \mathfrak{E}'_m$	$-Q_{\mathfrak{w},\mathfrak{m}}$	$-Q_{\mathfrak{w},m}c_m$	$-\delta_m$
0 I 2	0 1/12 2/12	0,00000 0,08333 0,16667	1,0000 0,9449 0,8761	0,00000 0,07874 0,14602	(0,02625) 0,15366 0,28961	0,00000 0,08333 0,16667	1,00000 0,91667 0,83333	 0,01280 0,04827	 0,14086 0,24134	0,00000 2,25914 2,10548	0,00000 4,51829 4,21097	0,0000 4,5183 8,7293
						•				•	•	1
	•	•	•	•	•	•		· ·	•	•	•	•

$$E J_{\varepsilon}$$
 fache Verdrehung $\tau_m = \frac{\partial_m (100^\circ)}{1,0 (m)}$: Abb. 114g.

Ableitung der Biegelinie aus der Belastung. Die Biegelinie des geraden Stabes ist bisher aus den Schnittkräften M, Q entwickelt worden, die oft jedoch selbst nicht bekannt sind, sondern nur als Differentialbeziehung verwendet werden können.

$$\frac{dM}{dx} = Q, \qquad \frac{d^2M}{dx^2} = \frac{dQ}{dx} = -\phi(x).$$

Mit diesen lautet dann die Gleichung (197) der Biegelinie für $\Delta t = 0$ ohne Berücksichtigung der Querkraft:

$$\frac{J}{J_{e}}\frac{d^{2}(EJ_{e}w)}{dx^{2}} = -M, \quad \frac{d}{dx}\left(\frac{J}{J_{e}}\frac{d^{2}(EJ_{e}w)}{dx^{2}}\right) = -Q, \quad \frac{d^{2}}{dx^{2}}\left(\frac{J}{J_{e}}\frac{d^{2}(EJ_{e}w)}{dx^{2}}\right) = p(x), \quad (208)$$

für
$$J = J_o = \text{const}$$
 $E J \frac{d^2 w}{dx^2} = -M$, $E J \frac{d^3 w}{dx^3} = -Q$, $E J \frac{d^4 w}{dx^4} = p(x)$. (209)

Damit ist eine Differentialbeziehung zwischen Belastungsfunktion und Ausbiegung entstanden, deren Lösung für jeden stetigen Bereich getrennt mit vier Konstanten angeschrieben wird. Diese sind durch Bedingungen für die Formänderung und für die Schnittkräfte an den Stützen, den Stabenden und an den Unstetigkeitsstellen bestimmt.

Die Formänderung des geraden Stabes mit statisch unbestimmter Stützung. a) Gleichförmige Belastung $p, J = J_c$, Ansatz $EJw^{(IV)} = p$.



b) Unstetige Belastung durch eine Einzellast P. Der Angriffspunkt C der Last P teilt den Integrationsbereich in die Abschnitte a und b mit w_1 und w_2 . Für beide ist $E \int w^{(P)} = 0$. Die 8 Integrationskonstanten werden durch die Randbedingungen in A, B und C bestimmt. w und w' sind an den Stützpunkten Null, Auslenkung w und Biegungsmoment M an der Unstetigkeits-

128