

4.1 Prinzip der virtuellen Leistung

Lösungen

Aufgabe 1

Bei einer Biegung in der xz -Ebene gilt nach der Balkentheorie von Euler-Bernoulli für die Verschiebung

$$u(x, z) = \phi(x) z.$$

Dabei ist $\phi(x)$ der Winkel, um den sich der Querschnitt um die y -Achse dreht. Für die Verzerrungen folgt:

$$\epsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x} = \frac{d\phi}{dx} z, \quad \epsilon_y = \frac{\partial v}{\partial y} = 0, \quad \gamma_{xz} = \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} = \phi(x) + \frac{dw}{dx}$$

In der Balkentheorie von Euler-Bernoulli wird die Scherung vernachlässigt:

$$\gamma_{xz} = 0 \rightarrow \phi(x) = -\frac{dw}{dx}$$

Mit $\sigma_y = \sigma_z = \tau_{xy} = \tau_{yz} = 0$ folgt:

$$\sigma_x = E \epsilon_x = E \frac{d\phi}{dx} z = -E z \frac{d^2 w}{dx^2}$$

$$\{\tilde{\mathbf{y}}\}^T \{\boldsymbol{\sigma}\} = \tilde{\epsilon}_x \sigma_x = E z^2 \frac{d^2 \tilde{w}}{dx^2} \frac{d^2 w}{dx^2}$$

Damit berechnet sich die Bilinearform K zu

$$K[\tilde{\mathbf{v}}, \mathbf{u}] = K[\tilde{w}, w] = \int_0^L \int_A E z^2 \frac{d^2 \tilde{w}}{dx^2} \frac{d^2 w}{dx^2} dA dx = \int_0^L E I_y \frac{d^2 \tilde{w}}{dx^2} \frac{d^2 w}{dx^2} dx$$

Bei einer Bewegung in der xz -Ebene ist die Verschiebung v in y -Richtung null. Damit gilt für die Bilinearform M :

$$M[\tilde{\mathbf{v}}, \mathbf{u}] = \int_V \rho (\tilde{u} u + \tilde{w} w) dV = \int_0^L \rho \int_A (z^2 \tilde{\phi} \phi + \tilde{w} w) dA dx$$

$$= \int_0^L \rho \left(I_y \frac{d\tilde{w}}{dx} \frac{dw}{dx} + A \tilde{w} w \right) dx = M[\tilde{w}, w]$$

Mit der Substitution $x = L \xi$ gilt für den homogenen Balken mit konstantem Querschnitt:

$$M[\tilde{w}, w] = \rho L \int_0^1 \left(\frac{I_y}{L^2} \frac{d\tilde{w}}{d\xi} \frac{dw}{d\xi} + A \tilde{w} w \right) d\xi = \rho A L \int_0^1 \left(\frac{i_y^2}{L^2} \frac{d\tilde{w}}{d\xi} \frac{dw}{d\xi} + \tilde{w} w \right) d\xi$$

Dabei ist $i_y = \sqrt{I_y/A}$ der Trägheitsradius. Bei schlanken Balken ist der Trägheitsradius klein im Vergleich zur Länge des Balkens, weshalb der erste Term unter dem Integral meist vernachlässigt wird. Dann gilt:

$$M[\tilde{w}, w] = \rho A \int_0^L \tilde{w} w dx$$

Aufgabe 2

Für die Komponenten des Vektors der virtuellen Geschwindigkeit gilt:

$$\begin{bmatrix} \tilde{v}_{Rx} \\ \tilde{v}_{Ry} \\ \tilde{v}_{Rz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \tilde{v}_{0x} \\ \tilde{v}_{0y} \\ \tilde{v}_{0z} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \tilde{\omega}_x \\ \tilde{\omega}_y \\ \tilde{\omega}_z \end{bmatrix} \times \begin{bmatrix} x \\ y \\ z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \tilde{v}_{0x} + \tilde{\omega}_y z - \tilde{\omega}_z y \\ \tilde{v}_{0y} + \tilde{\omega}_z x - \tilde{\omega}_x z \\ \tilde{v}_{0z} + \tilde{\omega}_x y - \tilde{\omega}_y x \end{bmatrix}$$

Daraus berechnen sich die virtuellen Verzerrungsgeschwindigkeiten zu:

$$\tilde{\epsilon}_x = \frac{\partial \tilde{v}_{Rx}}{\partial x} = 0, \quad \tilde{\epsilon}_y = \frac{\partial \tilde{v}_{Ry}}{\partial y} = 0, \quad \tilde{\epsilon}_z = \frac{\partial \tilde{v}_{Rz}}{\partial z} = 0$$

$$\tilde{\gamma}_{xy} = \frac{\partial \tilde{v}_{Rx}}{\partial y} + \frac{\partial \tilde{v}_{Ry}}{\partial x} = -\tilde{\omega}_z + \tilde{\omega}_z = 0$$

$$\tilde{\gamma}_{yz} = \frac{\partial \tilde{v}_{Ry}}{\partial z} + \frac{\partial \tilde{v}_{Rz}}{\partial y} = -\tilde{\omega}_x + \tilde{\omega}_x = 0$$

$$\tilde{\gamma}_{xz} = \frac{\partial \tilde{v}_{Rx}}{\partial z} + \frac{\partial \tilde{v}_{Rz}}{\partial x} = \tilde{\omega}_y - \tilde{\omega}_y = 0$$

Aufgabe 3

Bei einem komplett frei geschnittenen Körper sind die Starrkörpergeschwindigkeiten \tilde{v}_R als virtuelle Geschwindigkeiten möglich. Da die virtuellen Verzerrungsgeschwindigkeiten für Starrkörpergeschwindigkeiten null sind, gilt

$$\{\tilde{\gamma}\}^T \{\sigma\} = 0$$

für alle virtuellen Starrkörpergeschwindigkeiten. Damit reduziert sich das Prinzip der virtuellen Leistung auf

$$0 = \int_V \tilde{v}_R \cdot f dV + \int_A \tilde{v}_R \cdot t dA \quad \text{für alle } \tilde{v}_R.$$

Für Starrkörpertranslationen in Richtung der Koordinatenachsen folgen daraus die Gleichgewichtsbedingungen für die Kräfte:

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_x \rightarrow \int_V f_x dV + \int_A t_x dA = \sum F_x = 0$$

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_y \rightarrow \int_V f_y dV + \int_A t_y dA = \sum F_y = 0$$

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_z \rightarrow \int_V f_z dV + \int_A t_z dA = \sum F_z = 0$$

Für Starrkörperrotationen um die Koordinatenachsen ergeben sich die Gleichgewichtsbedingungen für die Momente:

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_x \times \mathbf{r} \rightarrow \int_V (\mathbf{e}_x \times \mathbf{r}) \cdot \mathbf{f} dV + \int_A (\mathbf{e}_x \times \mathbf{r}) \cdot \mathbf{t} dA = 0$$

Mit der allgemein gültigen Beziehung

$$(\mathbf{a} \times \mathbf{b}) \cdot \mathbf{c} = \mathbf{a} \cdot (\mathbf{b} \times \mathbf{c})$$

folgt:

$$\int_V \mathbf{e}_x \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{f}) dV + \int_A \mathbf{e}_x \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{t}) dA = \sum M_x^O = 0$$

Entsprechend folgt:

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_y \times \mathbf{r} \rightarrow \int_V \mathbf{e}_y \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{f}) dV + \int_A \mathbf{e}_y \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{t}) dA = \sum M_y^O = 0$$

$$\tilde{\mathbf{v}}_R = \mathbf{e}_z \times \mathbf{r} \rightarrow \int_V \mathbf{e}_z \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{f}) dV + \int_A \mathbf{e}_z \cdot (\mathbf{r} \times \mathbf{t}) dA = \sum M_z^O = 0$$

Wird als Bezugspunkt für die Rotation ein anderer Bezugspunkt als der Ursprung gewählt, so ergibt sich das Momentengleichgewicht bezüglich diesem Bezugspunkt.