

2. Modalanalyse

- Die Ermittlung der Eigenschwingungen wird als Modalanalyse bezeichnet.
- Die Modalanalyse kann experimentell oder rechnerisch erfolgen.
- Die experimentelle Modalanalyse von Flugzeugen erfolgt im *Standschwingversuch*.
- Bei der rechnerischen Modalanalyse muss ein Eigenwertproblem gelöst werden.

2. Modalanalyse

2.1 Eigenwertproblem

2.2 Eigenschaften der Lösung

2.3 Lösungsverfahren

2.4 Praktische Hinweise

2.1 Eigenwertproblem

- Freie ungedämpfte Schwingungen:

- Freie ungedämpfte Schwingungen sind Lösungen von

$$[K_{LL}][u_L] + [M_{LL}][\ddot{u}_L] = [0]$$

- Sie beschreiben die Bewegung, die sich einstellt, wenn die Struktur aus einer ausgelenkten Lage losgelassen wird.

- Der Lösungsansatz $[u_L(t)] = [x]\phi(t)$

führt auf: $[K_{LL}][x]\phi(t) + [M_{LL}][x]\ddot{\phi}(t) = [0]$

$$\rightarrow [K_{LL}][x] = -[M_{LL}][x] \frac{\ddot{\phi}(t)}{\phi(t)}$$

2.1 Eigenwertproblem

- Da die linke Seite nicht von der Zeit abhängt, muss gelten:

$$\frac{\ddot{\phi}}{\phi} = -\omega^2 = \text{const.} \rightarrow \phi(t) = c_s \sin(\omega t) + c_c \cos(\omega t)$$

- Für den Vektor $[x]$ folgt das algebraische Eigenwertproblem:

$$[K_{LL}][x] = \omega^2 [M_{LL}][x]$$

2.2 Eigenschaften der Lösung

- Aus den Eigenschaften der Matrizen folgt:
 - Ist N die Dimension der Steifigkeits- und der Massenmatrix, dann gibt es im Falle einer positiv definiten Massenmatrix genau N reelle Lösungen $(\omega_n^2, [x_n])$ des algebraischen Eigenwertproblems.
 - Die *Eigenvektoren* $[x_n]$ beschreiben die Form der Eigenschwingung.
 - Die *Eigenwerte* ω_n^2 liefern die Eigenkreisfrequenzen ω_n und die Eigenfrequenzen $f_n = \omega_n / (2\pi)$, die den zeitlichen Verlauf der Eigenschwingung beschreiben.

2.2 Eigenschaften der Lösung

- Eigenvektoren zu verschiedenen Eigenwerten sind orthogonal bezüglich der Steifigkeits- und der Massenmatrix:

$$[x_m]^T [K_{LL}] [x_n] = 0, \quad [x_m]^T [M_{LL}] [x_n] = 0 \quad \text{für } m \neq n$$

- Sie können so normiert werden, dass gilt:

$$[x_n]^T [M_{LL}] [x_n] = 1 \quad \Rightarrow \quad [x_n]^T [K_{LL}] [x_n] = \omega_n^2$$

- Die Eigenvektoren bilden eine Basis des N -dimensionalen Vektorraums der Verschiebungen, d. h. jeder Verschiebungsvektor kann als Linearkombination der Eigenvektoren dargestellt werden:

$$[u_L] = \sum_{n=1}^N q_n [x_n]$$

2.2 Eigenschaften der Lösung

- Für eine konzentrierte Massenmatrix hat das Eigenwertproblem nur M Lösungen, wobei M gleich der Anzahl der von null verschiedenen Diagonalelemente der Massenmatrix ist.
- Die Eigenvektoren spannen daher nur einen M -dimensionalen Unterraum des Vektorraums der Verschiebungen auf.
- Verschiebungsvektoren, die nicht in diesem Unterraum liegen, beschreiben Bewegungen, deren kinetische Energie null ist. Diese Bewegungen sind physikalisch ohne Bedeutung.

2.3 Lösungsverfahren

- Das zu lösende algebraische Eigenwertproblem ist in der Praxis von großer Dimension ($N > 10^6$).
- Meist muss jedoch nur eine kleine Anzahl von Eigenschwingungen mit den niedrigsten Eigenfrequenzen berechnet werden.
- Dafür werden effiziente iterative Verfahren benötigt.
- Gebräuchliche Verfahren sind die *Unterraumiteration* und die *Lanczos-Verfahren*.
- Grundlage beider Verfahren ist die Vektoriteration.

2.4 Praktische Hinweise

- Einheiten:
 - Die Einheiten von Steifigkeit und Masse müssen konsistent sein.
 - In der Praxis werden in der Regel folgende Einheiten verwendet:
 - Längeneinheit: mm
 - Krafteinheit: N
 - Elastizitätsmodul: MPa = N/mm²
 - Damit ist die Einheit für die Masse eine abgeleitete Einheit.

2.4 Praktische Hinweise

- Einheit für die Masse:

$$1 \text{ N} = 1 \frac{\text{kg} \cdot \text{m}}{\text{s}^2} = 1 \frac{\text{kg} \cdot 10^3 \text{ mm}}{\text{s}^2}$$

$$1 \text{ N} = 1000 \frac{\text{kg} \cdot \text{mm}}{\text{s}^2}$$

$$1 \text{ kg} = 10^{-3} \frac{\text{N s}^2}{\text{mm}}$$

- Konsistente Einheiten:

- N, kg, m
- N, t, mm

- Falsch:

- N, kg, mm

$$1 \frac{\text{N s}^2}{\text{mm}} = 1000 \text{ kg} = 1 \text{ t}$$

2.4 Praktische Hinweise

- Netzfeinheit:
 - Die finiten Elemente müssen so klein sein, dass die zu berechnenden Eigenfunktionen gut approximiert werden können.
 - Da mit zunehmender Eigenfrequenz die Wellenlänge abnimmt, muss die Vernetzung um so feiner sein, je höher die Eigenfrequenz ist.
 - Bei Verwendung von Elementen mit einem linearen Ansatz sollten mindestens sechs Elemente und bei Elementen mit quadratischem Ansatz mindestens zwei Elemente pro Wellenlänge verwendet werden.

2.4 Praktische Hinweise

- Die Qualität der Vernetzung kann anhand der Schwingformen bewertet werden:

Mode 2: 119.881 Hz



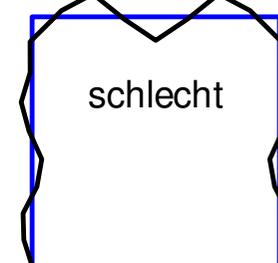
Mode 5: 424.111 Hz



Mode 8: 884.203 Hz



Mode 12: 1307.328 Hz



2.4 Praktische Hinweise

- Lokale Schwingungen:
 - Bei komplexen Strukturen, die aus vielen Einzelteilen zusammengebaut sind, treten häufig Schwingungen auf, die nur eines der Einzelteile betreffen.
 - Solche Schwingungen, bei denen sich die Schwingform auf einen kleinen Teilbereich der Struktur beschränkt, werden als lokale Schwingungen bezeichnet.
 - Wenn die Struktur viele ähnliche Einzelteile enthält, gibt es Frequenzintervalle, in denen sehr viele lokale Schwingungen liegen.
 - Ein Beispiel dafür sind Schwingungen von Streben im Inneren des Flugzeugrumpfs.

2.4 Praktische Hinweise

- In der Aeroelastik interessieren überwiegend Biege- und Torsionsschwingungen von Tragflügel und Rumpf, während lokale Schwingungen im Inneren des Flugzeugs keine Bedeutung haben.
- Lokale Schwingungen lassen sich vermeiden, wenn die Elemente, mit denen die Einbauteile abgebildet werden, keine Massendichte haben, sondern ihre Masse auf die Anschlusspunkte konzentriert wird.