

WS 2019/2020 Vorlesung 2113106

# Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten

## 2. Mikromechanik und Homogenisierung des Faser-Matrix-Verbundes 28.10.2019 – Übung

Dr.-Ing. Luise Kärger

Institut Fahrzeugsystemtechnik (FAST), Teilinstitut für Leichtbautechnologie





### Übersicht Vorlesung "Berechnung von Faserverbundlaminaten"

#### Stundenverteilung

- 1. 14.10. 1. Einführung Faserverbundlaminate
- 2. 21.10. 2. Mikromechanik, Homogenisierung
- 3. 28.10. Übung Homogenisierung und Versagensmechanismen auf Mikroebene
- 4. 04.11. 3. Makromechanisches Verhalten der Einzelschicht
- 5. 11.11. 4.1 Verhalten des Mehrschichtverbundes: Klassische Laminattheorie
- 6. 18.11. 4.2 Verhalten des Mehrschichtverbundes: Laminattheorien höherer Ordnung
- 7. 25.11. Übung Mehrschichtverbund (+ Austeilung der Abaqus-Übungsaufgaben Mehrschichtlaminate)
- 8. 02.12. 5. Finite Elementformulierungen für Mehrschichtlaminate
- 9. 09.12. Abaqus-Übung Mehrschichtlaminate
- 10. 16.12. 6.1 Versagensanalyse von Mehrschichtlaminaten (+ Austeilung der Abaqus-Übungsaufgaben Schädigungsmodellierung)
- 11. 13.01. 6.2 Schädigungsanalyse von Mehrschichtlaminaten
- 12. 20.01. Abaqus-Übung Schädigungsmodellierung
- 13. 27.01. 7. Auslegung von Mehrschichtlaminaten
- 14. 03.02. Zusammenfassung und Wiederholung
- 2 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung

**Prüfungstermine** (Anmeldung: gabriele.mueller-kuhn@kit.edu)

- Mo. 17.02.2018, 9:00-12:00
- Mo. 02.03.2018, *9:00-12:00*
- mit Vorbehalt:
  - Do. 16.04.2018, 9:00-12:00



### Übersicht Vorlesung "Berechnung von Faserverbundlaminaten"

- 1. Einleitung
- 2. Mikromechanik und Homogenisierung des Faser-Matrix-Verbundes
  - Homogenisierung der Steifigkeiten: kurze Wiederholung
  - Übung: Effektive Steifigkeiten
  - Versagensmechanismen auf Mikroebene: Veranschaulichung
  - Übung: Effektive Festigkeiten
- 3. Makromechanisches Verhalten der Einzelschicht
- 4. Makromechanisches Verhalten des Mehrschichtverbunds
- 5. Finite Elementformulierungen für Mehrschichtlaminate
- 6. Versagens- und Schädigungsanalyse von Mehrschichtlaminaten
- 7. Auslegung von Mehrschichtlaminaten



#### Homogenisierung

- Überführung des heterogenen Materials in ein homogenes Material so dass makroskopisch ein äquivalentes Materialverhalten abgebildet wird
- Annahmen: regelmäßige Anordnung, periodische Randbedingungen, homogene Komponenten, ideale Verbindung zw. Faser und Matrix etc.



#### Effektivkennwerte sind abhängig von

- Matrixmaterial (isotrope Materialeigenschaften)
- Fasermaterial (isotrope oder querisotrope Materialeigenschaften)
- (Faserorientierung, Lagenaufbau)
- Faservolumengehalt φ
   (Volumen der Fasern bezogen auf das Gesamtvolumen der Einzelschicht)



 $V_f$  = Volumen der Fasern im betrachteten Verbundvolumen  $A_f$  = Querschnittsfläche der Fasern im betrachteten Verbundquerschnitt



#### Homogenisierungsmethoden

- Abbildung von Materialeinschlüssen
- Energie-basiert (z.B. Voigt und Reuss)
- Semiempirische Modelle
- FE-basiert

5

#### Voigt-Reuss-Schranken

- Verzerrungsenergie formuliert bzgl. des Verzerrungsfeldes oder des Spannungsfeldes
- Voigt: konst. Verzerrungsfeld  $\rightarrow$  parallel geschaltete Federn  $\rightarrow$  Mischungsregel für Steifigkeiten
- Reuss: konst. Spannungsfeld  $\rightarrow$  in Reihe geschaltete Federn  $\rightarrow$  Mischungsregel für Nachgiebigkeiten

$$U \leq U(\varepsilon) = \frac{1}{2} \int (\bar{C}_{ij}\varepsilon_j)\varepsilon_i dV$$
  

$$\overline{E}_1 \leq \overline{E}_1^{(\varepsilon)} = \varphi E_{1f} + (1 - \varphi)E_m$$
  

$$U \leq U(\sigma) = \frac{1}{2} \int \sigma_i(\bar{S}_{ij}\sigma_j)dV$$
  

$$\frac{1}{\overline{E}_2} \leq \frac{1}{\overline{E}_2^{(\sigma)}} = \frac{\varphi}{E_{2f}} + \frac{(1 - \varphi)}{E_m}$$
  
Gleichmäßige  
Spannungen  
 $\Rightarrow$  Reuss  
(untere Schranke)  
Gleichmäßige  
Verzerrungen  
 $\Rightarrow$  Voigt  
(obere Schranke)

- Voigt: gute N\u00e4herung in Faserrichtung
- Reuss: schlechte N\u00e4herung quer zur Faserrichtung

#### Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung

[D. Hartung, NAFEMS Training Course, Simulation und Analyse von Composites]



#### Semiempirische Homogenisierungsmethoden

- Korrigierte Mischungsregeln f
  ür effektive Steifigkeiten quer zur Faserrichtung
- Modell nach Halpin-Tsai mit Parameter  $\xi$  zur Kurvenanpassung an  $E_2$

$$\overline{E}_2 = \frac{(1+\xi\eta\varphi)}{1-\eta\varphi}E_m \quad \text{mit} \quad \eta = \frac{E_{2f}-E_m}{E_{2f}+\xi E_m}$$

Weitere empirische Ansätze nach Puck, Chamis, u.v.m.



### FE-basierte Homogenisierung

- Modellierung eines RVE
- Aufbringung periodischer Randbedinungen
- Berechnung der homogenisierten Steifigkeitsmatrix  $\overline{C}_{ij}$  (*i*, *j* = 1 ... 6) auf Basis der "Asymptotischen Homogenisierungsmethode" (AHM)
- FE-Berechnung des Verschiebungs- und Spannungsfeldes innerhalb des RVE



### Übersicht Vorlesung "Berechnung von Faserverbundlaminaten"

- 1. Einleitung
- 2. Mikromechanik und Homogenisierung des Faser-Matrix-Verbundes
  - Homogenisierung der Steifigkeiten: kurze Wiederholung
  - Übung: Effektive Steifigkeiten
  - Versagensmechanismen auf Mikroebene: Veranschaulichung
  - Ubung: Effektive Festigkeiten
- 3. Makromechanisches Verhalten der Einzelschicht
- 4. Makromechanisches Verhalten des Mehrschichtverbunds
- 5. Finite Elementformulierungen für Mehrschichtlaminate
- 6. Versagens- und Schädigungsanalyse von Mehrschichtlaminaten
- 7. Auslegung von Mehrschichtlaminaten



### Beispiel zur Anwendung der Homogenisierungsmethoden

- E-Glasfasern als UD-Verstärkungen in Epoxidharzmatrix eingebettet
- Messungen am Verbund und am Reinharz durchgeführt

Verbundwerte	Reinharzwerte
E-Glas/Epoxy mit $\phi$ = 0,6	Ероху
E <sub>1</sub> = 45 GPa	E <sub>m</sub> = 3,3 GPa
E <sub>2</sub> = 12 GPa	v <sub>m</sub> = 0,3
G <sub>12</sub> = 4,4 GPa	$G_m = E_m / [2(1 + v_m)] = 1,27 \text{ GPa}$
$v_{12} = 0,25$	
v <sub>23</sub> = 0,25	

#### Aufgabe:

- Verbundeigenschaften  $E_1$  und  $E_2$  für  $\varphi = 0.5$  unter Anwendung verschiedener Homogenisierungsmethoden bestimmen
- Zuglast in Faserrichtung: Welcher Anteil der Zuglast wird von den Fasern, welcher Anteil wird von der Matrix aufgenommen?



#### Beispiel zur Anwendung der analytischen Homogenisierungsmethoden

- 1. Schritt: Ermittlung der Faserkennwerte (inverse Anwendung)
- 2. Schritt: Ermittlung der Laminatwerte (direkte Anwendung)
- 1. Faserkennwerte in Längsrichtung

 $E_{f1} = E_{f2} = 72,8 \text{ GPa}, \quad v_f = 0,217$ 

Glasfaser isotrop  $\rightarrow$  **G**<sub>f</sub> = E<sub>f</sub> / [2(1+v<sub>f</sub>)] = **29,91 GPa** 

2. a) Effektive Kennwerte in Längsrichtung bei  $\phi = 0.5$ 

$$E_1 = 38,0 \text{ GPa}, \quad v_{12} = 0,258$$

2. b) Aufnahme der Zuglast in Faserrichtung

$$\varphi = 0.5: \quad \frac{F_{1f}}{F_1} = \frac{E_{1f}A_f}{E_1A_{ges}} = \frac{72.8*0.5}{38*1} = 0.96$$
$$\varphi = 0.6: \quad \frac{F_{1f}}{F_1} = 0.97$$



### Beispiel zur Anwendung der analytischen Homogenisierungsmethoden

- 1. Schritt: Ermittlung der Faserkennwerte (inverse Anwendung)
- 2. Schritt: Ermittlung der Laminatwerte (direkte Anwendung)
- 2. c) In Querrichtung ergeben sich je nach Formel unterschiedliche Werte

$$\overline{E}_{2}^{(\text{Reuss})} = 6,31 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{HT},\xi=1)} = 8,85 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{HT},\xi=1,22)} = 9,35 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{Puck})} = 9,86 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{Chamis})} = 10,16 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{HT},\xi=2)} = 11,0 \text{ GPa}$$

$$\overline{E}_{2}^{(\text{Voigt})} = 38,0 \text{ GPa}$$

Halpin-Tsai

Herleitung von  $\xi$  anhand der Versuchswerte bei  $\varphi = 0,6$  $\overline{E}_2^{(\varphi=0,6)} = 12 \text{ GPa} \quad \Box \gg \quad \xi = 1,22$ 

- Mittelwert aus fünf empirischen Formeln: E<sub>2</sub> = 9,84 GPa Abweichungen mit Größenordnung von ±10%
  - → Formeln berücksichtigen nur die Materialeigenschaften. Faseranordnung und Fasergeometrie werden nicht explizit erfasst.

zur Berücksichtigung von Faseranordnung und Fasergeometrie: Bestimmung der effektiven Kennwerte über numerische Homogenisierung mittels RVE



#### Beispiel zur Anwendung der numerischer Homogenisierungsmethoden

#### Numerische Homogenisierung mittels RVE

- Aufbau des repräsentativen Volumenelements (RVE)
  - Zusätzliche Informationen erforderlich: Anordnung der Fasern, Querschnittsgeometrie des Faser
  - Abmessungen a<sub>i</sub> des RVE ergeben sich aus Faseranordnung, -durchmesser und -volumengehalt
  - Vernetzung des RVE mit finiten Volumenelementen



Composite Materials (2013)]



#### Beispiel zur Anwendung der numerischer Homogenisierungsmethoden

#### Numerische Homogenisierung mittels RVE

- Definition der 6 Einheitsrandbedingungen
- 6 Simulationen des RVE für die 6 Lastfälle
- Berechnung der Steifigkeitskomponenten  $\bar{C}_{ij}$



 $\begin{pmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_3 \\ \sigma_4 \\ \sigma_5 \\ \sigma_6 \end{pmatrix} = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} & C_{13} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ C_{12} & C_{22} & C_{23} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ C_{13} & C_{23} & C_{33} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0, 5(C_{22} - C_{23}) & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & C_{66} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & C_{66} \end{bmatrix} \begin{pmatrix} \varepsilon_1 \\ \varepsilon_2 \\ \varepsilon_3 \\ \varepsilon_4 \\ \varepsilon_5 \\ \varepsilon_6 \end{pmatrix}$ 

Berechnung von 
$$\bar{C}_{ij}$$
  
über die lokalen  
Spannungen im RVE:  
 $\bar{C}_{ij} = \frac{1}{|V|} \int [\sigma_i(\mathbf{u}^j)] dV$ 

erste Spalte der Steifigkeitsmatrix über Randbed.  $\epsilon_1^0 = 0, 01$ ;  $\epsilon_2^0 = \epsilon_3^0 = \gamma_4^0 = \gamma_5^0 = \gamma_6^0 = 0$ 

- zweite Spalte über Randbedingung \epsilon\_2^0 = 0,01 ; \epsilon\_1^0 = \epsilon\_3^0 = \gamma\_4^0 = \gamma\_5^0 = \gamma\_6^0 = 0
   etc.
- Berechnung der Ingenieurkonstanten  $E_1$ ,  $E_2$ ,  $G_{12}$  etc. anhand der Steifigkeitskomponenten  $\bar{C}_{ij}$





### Übersicht Vorlesung "Berechnung von Faserverbundlaminaten"

- 1. Einleitung
- 2. Mikromechanik und Homogenisierung des Faser-Matrix-Verbundes
  - Homogenisierung der Steifigkeiten: kurze Wiederholung
  - Übung: Effektive Steifigkeiten
  - Versagensmechanismen auf Mikroebene: Veranschaulichung
  - Ubung: Effektive Festigkeiten
- 3. Makromechanisches Verhalten der Einzelschicht
- 4. Makromechanisches Verhalten des Mehrschichtverbunds
- 5. Finite Elementformulierungen für Mehrschichtlaminate
- 6. Versagens- und Schädigungsanalyse von Mehrschichtlaminaten
- 7. Auslegung von Mehrschichtlaminaten



#### Versagensverhalten von FVK

- Versagensverhalten ist von der Belastungsbedingung und der Faserorientierung abhängig
- Physikalische Versagensmechanismen, die zum Versagen führen können:
  - Faserbruch innerhalb der UD-Schicht (intralaminar)
  - Zwischenfaserbruch innerhalb der UD-Schicht (intralaminar)
  - Delamination zwischen zwei UD-Schichten (interlaminar)



Versagensmechanismen (Quelle: A. Puck, Festigkeitsanalyse von Faser-Matrix-Laminaten, 1996)

14 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



#### Zugfestigkeit in Faserrichtung

- Annahmen f
  ür die einfache Mischungsregel:
  - gleiche Dehnungen
  - Faserbruchdehnung ist kleiner gleich der Matrixbruchdehnung

$$X_t = X_{f,t} \, \varphi_f + \sigma_m (\varepsilon_{ft,max}) (1 - \varphi_f)$$

 Verbesserte Versagenshypothesen zur Berücksichtigung von Streuungen, Nachbarfasern und/oder Interfaceeigenschaften

#### **Druckfestigkeit in Faserrichtung**

- Stabilität der Fasern muss berücksichtigt werden
- gegenphasiges, gleichphasiges oder örtliches Mikroknicken

#### Querzug-, Querdruck-, Schubfestigkeit

- Schwächen dieser Annahmen: Streuungen, Interface-Versagen, geneigte Bruchebene unter Druckbelastung u.a.





#### Zugfestigkeit in Faserrichtung

- Annahmen f
  ür die einfache Mischungsregel:
  - gleiche Dehnungen
  - Faserbruchdehnung ist kleiner gleich der Matrixbruchdehnung

$$X_t = X_{f,t} \, \varphi_f + \sigma_m (\varepsilon_{ft,max}) (1 - \varphi_f)$$

Unter Annahmen linearer Elastizität bis zum Bruch kann X<sub>t</sub> in Abhängigkeit der elast. Kennwerte formuliert werden

$$X_{t} = f(X_{f,t}, \varphi_{f}, E_{m}, E_{f})$$
$$X_{t} = X_{f,t} \left(\varphi_{f} + \frac{E_{m}}{E_{f}} (1 - \varphi_{f})\right)$$

- In Realität ist die Faserfestigkeit nicht konstant, sondern über die Faserlänge und von Faser zu Faser statistisch verteilt
  - $\rightarrow$  nicht alle Fasern versagen gleichzeitig
  - → eine nicht-konstante Spannungsverteilung entsteht in der Nachbarschaft des Faserbruch
    - Schubspannungspeak am Interface
    - erhöhte Normalspannung in Nachbarfasern

16 Dr.-Ing. Luise Kärger

Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung





- Initiale Faserbrüche bewirken unterschiedliches Schadenswachstum, je nach Art des Materials:
  - Spröde Matrix und festes Interface → Matrix-Zugversagen
  - Schwaches Interface und/oder große Faserbruchdehnung: → Faser-Matrix-Ablösung
  - Duktile Matrix und festes Interface: → Matrix-Schubversagen
  - meist lokalisiert der Schaden in den benachbarten Fasern
  - mit wachsender Last steigt die Dichte der Einzelfaserbrüche, benachbarte Faserbrüche nehmen zu
  - lokalisierte Schäden interagieren und führen schließlich zum Totalversagen



17













[Daniel and Ishai: Engineering Mechanics of Composite Materials (2006)]



#### Typische Versagensmuster bei Faserzugbruch

- Boron/Epoxy-Verbund (links)
   sprödes Faser- und Matrix-Versagen
   → kaum Interface-Versagen
- S-Glas/Epoxy-Verbund (rechts) hohe Bruchdehnung der Fasern
   → ausgeprägtes Interface-Versagen





Boron/epoxy

S-glass/epoxy



#### Unwirksame Faserlänge

- neben einem Faserbruch steigt die Faserspannung von 0 an und nähert sich exponentiell der vollen Faserspannung  $\sigma_{f0}$  an
- Ansatz von Rosen et al. (1964) zur Beschreibung des Spannungsanstiegs in der Faser:

$$\sigma_f(x)=\sigma_{f0}(1-e^{-\gamma x})$$

 $\chi$  = Abstand vom Faserbruch mit d = Faserdurchmesser

$$\gamma = \sqrt{\frac{G_m}{E_f} \frac{\sqrt{\varphi}}{1 - \sqrt{\varphi}}} \frac{2}{d}$$

#### unwirksame Faserlänge $\delta$ :

Abstand vom Faserbruch bis zu einem spezifischen Anteil  $k = \frac{\sigma_f}{\sigma_{f0}}$  der vollen Faserspannung  $\sigma_{f0}$ , üblich ist k = 0.9

#### Aufgabe: Wie groß ist $\delta$ ?

(in Abhängigkeit der Materialkennwerte und des Faserdurchmessers d, und unter Annahme von k = 0.9)





#### Dr.-Ing. Luise Kärger

Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung

19

#### Unwirksame Faserlänge $\delta$

Abstand vom Faserbruch bis zu einem spezifischen Anteil  $k = \frac{\sigma_f}{\sigma_{f0}} = 0,9$  der vollen Faserspannung  $\sigma_{f0}$ 

$$\delta = -\frac{\ln(1-k)}{\gamma} = 1,15 \sqrt{\frac{E_f}{G_m} \frac{1-\sqrt{\varphi}}{\sqrt{\varphi}}} d$$



Schubspannung am Interface  $\tau_i(x)$ Berechnung über Gleichgewichtsbeziehung  $\frac{\partial \sigma_f}{\partial x} = -\frac{4\tau_i}{d}$ 

unter Anwendung das Ansatzes von Rosen et al.  $\sigma_f(x) = \sigma_{f0}(1 - e^{-\gamma x})$ mit  $\gamma = \sqrt{\frac{G_m}{E_f} \frac{\sqrt{\varphi}}{1 - \sqrt{\varphi}} \frac{2}{d}}$ 

Aufgabe: Wie groß ist die Schubspannung am Interface? (in Abhängigkeit von x sowie von den Materialkennwerten, Faserdurchmesser d und der vollen Faserspannung  $\sigma_{f0}$ )

Schubspannung am Interface:

$$\frac{\sigma_i(x)}{\sigma_{f0}} = -\frac{d}{4}\gamma e^{-\gamma x} = -\frac{1}{2}\sqrt{\frac{G_m}{E_f}\frac{\sqrt{\varphi}}{1-\sqrt{\varphi}}}e^{-\gamma x}$$

20 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



#### Zugversagen bei spröder Matrix

Bruchdehnung der Matrix ist geringer als die der Fasern

 $\varepsilon_{mt,max} \leq \varepsilon_{ft,max}$ 

- (z.B. Verbunde mit Keramik-Matrix)
- → Initiale Schädigung sind Matrixrisse



Verbundfestigkeit wird von Matrixfestigkeit bestimmt:

$$X_{t} = X_{m,t} \left( 1 - \varphi_{f} \right) + \sigma_{f} \left( \varepsilon_{mt,max} \right) \varphi_{f}$$

 Unter Annahmen linearer Elastizität bis zum Bruch kann X<sub>t</sub> in Abhängigkeit der elast. Kennwerte formuliert werden

$$X_t = f(X_{m,t}, \varphi_f, E_m, E_f)$$

$$X_t = X_{m,t} \left( \frac{E_f}{E_m} \varphi_f + (1 - \varphi_f) \right)$$

21 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



#### Schadenswachstum bei spröder Matrix

- Lokale Spannungsverteilung neben den Matrixrissen
  - Schubspannungs-Peak am Interface
  - erhöhte Zugspannung in benachbarten Fasern
- Es folgen Faser-Matrix-Ablösung und schließlich Faserbruch, sichtbar durch:
  - Matrixbruch, Faserbruch und Faserauszug



[Daniel and Ishai: Engineering Mechanics of Composite Materials (2006)]

Die Berechnung effektiver Zugfestigkeiten in Faserrichtung hängt ab vom Material, vom Faservolumengehalt sowie von Anordnung und Geometrie der Fasern







### 2 Mikromechanik: Transversal-Zugfestigkeit

#### Transversale Zugbelastung

Einfache Mischungsregel unter Annahme des Erreichens der Bruchdehnung  $\varepsilon_{mt,max}$  der Matrix:

$$Y_t = E_2 \varepsilon_{2t,max} \qquad \text{mit} \qquad \varepsilon_{2t,max} = \left[\frac{d}{s}\frac{E_m}{E_f} + \left(1 - \frac{d}{s}\right)\right] \varepsilon_{mt,max}$$

- Effektive Zugfestigkeit = bruchmechanische Phänomene auf Mikroebene (Risswachstum)
- Faseranordnung ist in der Realität nicht regelmäßig
- Zugfestigkeit in Faser und Matrix streut stark
- hohe Spannungs- und Verzerrungskonzentrationen
  - zu den lastinduzierten Spannungen kommen Eigenspannungen hinzu, die z.B. während der Aushärtung entstehen
- Kritische Spannungen und Verzerrungen treten i.d.R. am Faser-Matrix-Interface auf

 $\rightarrow$  Querzugversagen kann auch durch Interface-Versagen verursacht sein

- Spannungsspitze in der Matrix tritt in Zugrichtung am Interface auf
- Spannungskonzentrationsfaktor:

$$k_{\sigma} = \frac{\sigma_{r,max}}{\sigma_2}$$

23 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



### 2 Mikromechanik: Transversal-Zugfestigkeit

#### Transversale Zugbelastung

Ermittlung des Spannungskonzentrationsfaktors in Abhängigkeit des Faservolumengehalts für verschiedene Materialsysteme (mittels Finite-Differenzen-Methode und Photoelastischer Methode)

Unter Annahme von

- Maximalspannungskriterium
- linear-elastischem Verhalten bis zum Matrixbruch
- perfekter Faser-Matrix-Anbindung

ergibt sich die effektive transversale Zugfestigkeit:

$$Y_t = \frac{Y_m}{k_\sigma}$$

 wenn zusätzlich fertigungsbedingte Eigenspannungen *σ*<sub>rm</sub> berücksichtigt werden, ergibt sich:

$$Y_t = \frac{1}{k_\sigma} (Y_m - \sigma_{rm})$$



[Daniel and Ishai: Engineering Mechanics of Composite Materials (2006)]

24 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



### 2 Mikromechanik: Transversal-Zugfestigkeit

#### Transversale Zugbelastung: Numerische Analyse mit SRVE



- durch unregelmäßige Faseranordnung und große Steifigkeitsunterschiede zwischen Fasern und Matrix entstehen lokale Spannungsspitzen, die zu Mikrorissen führen
- Schadenswachstum: Mikrorisse wachsen und verbinden sich zu größeren Rissen, die schließlich zum Versagen der Schicht führen
   → Makroriss (= Zwischenfaserbruch, Matrixbruch)



[Dominik Naake: Promotion in Kooperation mit Bosch (2018)]

BOSCH



### 2 Mikromechanik: Virtuelle Experimente mittels SRVE



- Numerische Studien mittels SRVE: Analyse des Schädigungsverhaltens auf Mikroebene
- Numerische Homogenisierung mittels SRVE: Parameterfitting eines (effektiven) Materialmodells auf Makroebene über die Berechnung verschiedener Belastungsszenarien und mehrerer statistischer Realisierungen des SRVE

[D. Naake, F. Welschinger, L. Kärger, F. Henning. A three-dimensional damage model for transversely isotropic composites in the framework of finite strain. 21st International Conference on Composite Materials (ICCM21), Xi'An, China, 2017.]

26 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



## Übersicht Vorlesung "Berechnung von Faserverbundlaminaten"

- 1. Einleitung
- 2. Mikromechanik und Homogenisierung des Faser-Matrix-Verbundes
  - Homogenisierung der Steifigkeiten: kurze Wiederholung
  - Ubung: Effektive Steifigkeiten
  - Versagensmechanismen auf Mikroebene: Veranschaulichung
  - Übung: Effektive Festigkeiten
- 3. Makromechanisches Verhalten der Einzelschicht
- 4. Makromechanisches Verhalten des Mehrschichtverbunds
- 5. Finite Elementformulierungen für Mehrschichtlaminate
- 6. Versagens- und Schädigungsanalyse von Mehrschichtlaminaten
- 7. Auslegung von Mehrschichtlaminaten



### 2 Mikromechanik: Übung Effektive Festigkeiten

Gesucht: Verbundfestigkeit, bei der die erste der beiden Komponenten versagt

**Carbonfaser-Epoxy-Verbund** mit  $\phi = 0,65$ 

Faserwerte Carbon  $E_{1f} = 235 \text{ GPa}$  $X_{ft} = 3450 \text{ MPa}$ 

Faserversagen:

$$X_t = X_{f,t} \left( \varphi_f + \frac{E_m}{E_f} (1 - \varphi_f) \right)$$
  
= 2.263,8MPa

 $X_{mt} = 104 \text{ MPa}$ 

 $E_{m} = 4,14 \text{ GPa}$ 

Matrixwerte Epoxy

Matrixversagen:

$$X_t = X_{m,t} \left( \frac{E_f}{E_m} \varphi_f + (1 - \varphi_f) \right)$$
  
= 3.873,6MPa

Siliziumkarbid-Keramik-Verbund mit  $\phi = 0,4$ 

Faserwerte Siliziumkarbid  $E_{1f} = 172GPa$  $X_{ft} = 1930 MPa$  Matrixwerte Keramik  $E_m = 97 \text{ GPa}$  $X_{mt} = 138 \text{ MPa}$ 

Faserversagen:

$$X_t = X_{f,t} \left( \varphi_f + \frac{E_m}{E_f} (1 - \varphi_f) \right)$$
  
= 1.425,1MPa

Matrixversagen:

$$X_t = X_t = X_{m,t} \left( \frac{E_f}{E_m} \varphi_f + (1 - \varphi_f) \right)$$
  
= 180,7 MPa

Institut für Fahrzeugsystemtechnik Lehrstuhl für Leichtbautechnologie



28 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung

### 2 Mikromechanik: Übung Effektive Festigkeiten

**Aufgabe**: Wie groß ist die maximale Schubspannung am Faser-Matrix-Interface, die neben einem Faserbruch entstehen kann?

**Carbonfaser-Epoxy-Verbund** mit  $\phi = 0,65$ 

Faserwerte CarbonMatrixwerte Epoxy $E_{1f} = 235 \text{ GPa}$  $E_m = 3,45 \text{ GPa}$  $X_{ft} = 3450 \text{ MPa}$  $G_m = 1,27 \text{ GPa}$  $d = 8 \mu m$ 

Schubspannungsverteilung:

$$\frac{\tau_i(x)}{\sigma_{f0}} = -\frac{d}{4}\gamma e^{-\gamma x}$$

Maximale Schubspannung unmittelbar neben dem Faserbruch (x=0)

$$\gamma = \sqrt{\frac{G_m}{E_f} \frac{\sqrt{\varphi}}{1 - \sqrt{\varphi}}} \frac{2}{d} = 34,1 \ \frac{1}{mm}$$

$$\tau_{i,max} = -235MPa$$

29 Dr.-Ing. Luise Kärger Strukturberechnung von Faserverbundlaminaten: 2. Mikromechanik Übung



#### **FAST-LBT Kontakte**

Karlsruher Institut für Technologie (KIT) FAST Institut für Fahrzeugsystemtechnik LBT Lehrstuhl für Leichtbautechnologie

Rintheimer-Querallee 2, 76131 Karlsruhe Tel.: +49 (721) 608-45905 http://www.fast.kit.edu/



Lehrstuhlleitung Prof. Dr.-Ing. Frank Henning

frank.henning@kit.edu, phone +49 721 608 45905 frank.henning@ict.fraunhofer.de, +49 721 4640 711

Stellvertretende Lehrstuhlleitung Dr.-Ing. Luise Kärger

luise.kaerger@kit.edu, phone +49 721 608 45386

Themenfeldkoordination Prozesssimulation M. Sc. Nils Meyer

nils.meyer@kit.edu, Tel. +49 721 608 45385

Themenfeldkoordination CAE-Kette und StruktursimulationM. Sc. Constantin Kraußconstantin.krauss@kit.edu, Tel. +49 721 608 45896



