INTRODUCTION

Le but de ces exercices pratiques est de se familiariser avec le dimensionnement mécanique de pièces en composites. Dans la théorie des stratifiés, les composites constitués de plusieurs plis sont considérés comme des matériaux anisotropes. L'analyse théorique permet de calculer et prédire les propriétés mécaniques du composite à partir des propriétés de chacun des plis et de leurs constituants.

Vous prendrez en main le logiciel de dimensionnement ESAComp en effectuant l'étude de différentes configurations de stratifiés. Puis vous serez amené à concevoir une pièce composite.

CONNECTION à ESACOMP

Ouvrir l'application VMware Horizon Client. Ouvrir vdi.epfl.ch Accepter les clauses. Connection au serveur via nom d'utilisateur et mdp Gaspar Sélectionner STI-WINDOWS10 Sélectionner et démarrer le programme Altair ESAComp 2020 Accepter les créations de fichiers/liens personnels

Créer un dossier perso *MonEsacomp* sur le Desktop pour y sauver tous vos ' cases' et 'data' et que vous recopiez sur votre disque ou sur une clé pour sauvegarder et ré-ouvrir vos fichiers Esacomp pour les prochaines séances.

1. PROPRIÉTÉS D'UN COMPOSITE

1.1 Utilisez les termes suivants pour définir les 3 stratifiés ci-dessous :

Symétrique/ non-symétrique, balancé/ non- balancé, quasi-isotrope, croisé, à plis orientés, isotrope.

[a] [±30]2s [b] [0/±45/90] [c] [0/±45/90] s

1.2 Dans la "Data Bank" de l'onglet "Database" d'ESAComp, sélectionnez :

"Plies –Reinforced >> Glass >> Epoxy >> Typical.edf >> Ply >> E;Epoxy;UD-.230/299/50"

"Glissez – Déposez" ce pli dans la partie droite de l'écran, puis activez l'onglet "Active Case".

Name	Mod Time A	Name	Mod Time Type
User Cases		(untitled)	Active Case
Company Cases			
E- Data Bank			
🗄- 🧰 Adhesives			
🗄 - 🛅 Cores - Foam			
🗄 - 🛅 Cores - Honeycomb			
🗄 - 🛄 Cores - Other			
E- D Fibers			
🖶 - 🥅 Matrix materials			
🖶 🦳 Plies - Homogeneous			
E- Plies - Reinforced			
🖶 🧰 Aramid			
🕀 🛄 Carbon			
🕂 🛄 Glass			
Epoxy			
FiberCote.edf	Thu Apr 29 13		
+- 💥 Hexcel.edf	Thu Apr 29 13		
🖹 🧱 Typical.edf	Thu Apr 29 13		
E- Ply			
E;Epoxy;F130/169/50	Mon Jan 11 1		
E;Epoxy;F160/166/40	Mon Jan 11 1		
E;Epoxy;UD190/296/60	Fri Jan 08 12:		
E;Epoxy;UD230/299/50	Fri Jan 08 12:		
E:Epoxy;UD285/296/40	Fri Jan 08 12:		
E;Epoxy;UD420/437/40	Fri Jan 08 12:	1	
R,EP0XY,UD190/288/60	Fili Jan 08 12:		
R.Epoxy/UD-2230/291/50	Fil Jan 08 12:		
R, CPUX, UD-203/288/40	Thu Apr 20 12		
Polyastar	Thu Apr 29 12	1	
	•		

retrouvez cet dans la fenêtre

"Plies" en haut à droite. Ces propriétés peuvent être éditées, modifiées...

Vous

élément

lci, ce pli de base va servir à construire les stratifiés décrits précédemment. Dans la fenêtre "Laminates", clic droit, "New".



Donnez un nom au composite. Puis ouvrez la fenêtre "Lay up" à fin de construire le stratifié.

Lami	nate	[+-30]2	S			
Plies						
a	EEDO	xv:UD23	0/299/50			
	-,-po.					
1	a	30*	7/////	/////	////	
2	a	-30*	11111	11111	11112	
3	a	30*			\square	
4	a	-30*	01111	11111	1111	
5	a	-30*	UIII	11111	11111	
6	a	30*	/////		///	
7	а	-30*	VIIII	<u>IIIII</u>	77777	
8	a	30.	11/1/	//////	/////	

Le bouton "2.5D Behaviour" vous permet d'obtenir les caractéristiques élastiques du composite ainsi créé.

1.3 Conservez à l'écran ou copiez les fenêtres dans un fichier de votre dossier MonEsacomp les données de "Laminate stiffness and compliance matrices".

Discutez les propriétés des 3 composites en vous appuyant sur la forme des matrices de rigidité et de compliance correspondante. Appuyez-vous sur les définitions des stratifiés que vous avez définis au point 1.1. Comparez-les stratifiés [b] et [c].

- Mise en commun des réflexions.

1.4 En considérant des plaques de 100mmx100mm, calculez les déformations de ces composites soumis à un effort de 5kN sur l'un de ces côtés.

Laminate loads	×				
Name	Type Mod.Time				
5kN/stress	Normalized stresses Fri Jan 28 1				
5kN/load	Forces and moments Fri Jan 28 1				
	Laminate load specification				
	C Normalized stresses C Strains and curvatures				
	() External loads (E) () Thermal loads (T)				
	() Moisture loads (m) () Statistical distributions				
	() Comment				
	Description				
	Forces and moments				
	Fri Jan 28 11:15:30 2011				
	OK Cancel Help				

Utilisez la méthode « Forces and moments » pour entrer le cas de charge.

L			
Select			
Loads 5kN/load			
Select			
Analysis type	C Esilure EPE	C Esilura EPE+DI E	
	, Talare, ITT	Nuttinia analysia	
Unentation		Variable :	
Single Theta	Theta (*) 0	Parameter :	
○ Multiple Theta	Range	Switch	
Multiple failure criterion -			
F Reinforced ply, UD			
-		Select	
Laver stresses (laver c)			_
Analysis ontions	0	K Close H	elp

1.5 Le bouton "Load response/failure" vous permet d'obtenir les déformations et contraintes dans chacun des plis en sélectionnant l'analyse "Load response".

Conservez à l'écran ou imprimer les fenêtres "Laminate stress-strain state". Commentez les déformations calculées par le logiciel. Correspondent-elles à ce qu'on pouvait attendre au vu des observations du point 1.3?

1.6 Observez les contraintes dans les plis ("Layer stresses-strains"). Ou sont-elles les plus élevées ? Commentez.

1.7 Ajoutez un moment de flexion en plus de la charge axiale et observez son influence sur les contraintes et les déformations

- Mise en commun des réflexions.

2. CONCEPTION DE STRUCTURES COMPOSITES

Pour cette séance, nous vous proposons de réaliser une courte étude de dimensionnement en vous aidant du logiciel ESAComp.

Nous vous proposons deux exemples, vous serez ensuite amené à déterminer vous-même un cahier des charges, à proposer une solution adéquate et à commenter vos résultats.

Cas 1 : Bouteille à oxygène de pompier

La bouteille de 15 cm de diamètre contient de l'oxygène à 100bars.

L'épaisseur des parois est fonction du stratifié choisi



A l'usage, on prévoit un ΔT°C de 200°C.

Vérifiez que les plis que vous sélectionnerez ont des coefficients d'expansion thermique connus ou ajoutez-les.

Cas 2 : Planche de snowboard

Simplification : On considèrera une planche sans semelle ni renforts, composée exclusivement d'un empilement avec une âme structurelle en bois.

Vous pouvez choisir un cas de charge en flexion 3 ou 4 points en vous justifiant. Dimension de la planche : 160 x 25 cm x épaisseurs du stratifié.



Effort à l'impact :
$$F = \frac{d (mv)}{dt}$$
 $V_{chute \ libre} = \sqrt{2gh}$

Pour un choc dur, on prendra dt $\approx 0.1~sec$; pour un choc mou dt $\approx 0.5~sec.$

La torsion subie par la planche dans un virage est estimée à T = 50N.m. On considérera ce moment comme une flexion transverse.

$$\sigma = \frac{M \times y}{I} \qquad \qquad I_{\bullet} = \frac{b \times h^3}{12}$$



2.1 Proposez un stratifié type pour le problème choisi :

(Type de fibres, Choix de résine, Nombre de plis, Orientation et épaisseur des plis)

Vos choix de matériaux seront motivés par les conditions d'utilisation de l'objet, le type de contraintes qu'il rencontrera ...

Proposez une méthode de fabrication. Prenez ce paramètre en compte dans la conception de votre stratifié (Vf, orientations de fibres...).

Créez le stratifié dans ESAComp en vous servant des plis disponibles dans la bibliothèque de matériaux.

2.2 Pour les cas de chargement proposés, choisissez un facteur de sécurité qui vous parait approprié.

Il prendra en compte l'imprécision des cas de charge, les cas de charge négligés (effets dynamiques par exemple), mais aussi les éventuels défauts dans le matériau...

2.3 Créez un premier cas de chargement en fonction des efforts et de la géométrie de la pièce.

2.4 Utilisez ESAComp pour vérifier l'intégrité structurelle de votre objet.

Pour ce faire, utilisez les outils à votre disposition :

2.5D behavior	r Strength Load response/failure		Failure/design envelopes	
Propriétés	matériaux	Comportement	Enveloppes de	

Choisissez les critères de rupture qui vous semblent appropriés. Présentez les marges de sécurité pour chacun des plis de votre empilement.

sous contrainte

dimensionnement

Cas du snowboard : utilisez les propriétés effectives du stratifié données par ESAComp pour évaluer les déformations de la planche. Vous paraissent-elles réalistes ?

2.5 Proposez une stratégie pour optimiser cette première composition afin qu'elle résiste aux efforts en minimisant le poids de l'objet. Ne négligez pas l'aspect " coût ".

2.6 Présentez votre composition finale et les marges de sécurités dans chacun des plis.