Simulation de la reprise d'efforts des plis au sein de stratifiés à matrice thermoplastique soumis à un chargement combinant flux radiant et fluage

> Yann Carpier, Fabrice Barbe, <u>Benoit Vieille</u>, Alexis Coppalle

> > **INSA Rouen Normandie**

JST Homogénéisation et calcul multi-échelles – 14 & 15 octobre 2019, Champs-sur-Marne

Plan de la présentation

- 1. Contexte aéronautique
- 2. Problématique
- 3. Matériaux étudiés
- 4. Etude du couplage thermo-mécanique
- 5. Simulation du couplage thermo-mécanique
 - Les différentes échelles
 - Evolution des comportements thermique et mécanique avec la température
 - Modèles thermiques et mécaniques
 - Température uniforme
 - Chargement combiné (flux thermique+mécanique)
- 6. Conclusions

Contexte aéronautique

Conditions critiques en service : Incendie de nacelle de moteur d'avion [Bartlett, 2001]



British Airways, septembre 2015



Orenair, février 2016



Korean Air, mai 2016



Singapour Airlines, juin 2016

Problématique

Comprendre l'action combinée flamme + sollicitation mécanique

- → Crucial pour les constructeurs aéronautiques
- → Développement de moyens de caractérisation adaptés
- → Deux échelles :



Température = 1150°C
Flux thermique=116 -200kW/m²
→ possibilité de chargement mécanique combiné



Transfer

JST Homogénéisation et calcul multi-échelles – 14 & 15 octobre 2019, Champs-sur-Marne





Matériaux étudiés



Drapage: Quasi-isotrope : réponse pilotée par les fibres Plis orientés 45° : réponse pilotée par la matrice



- 1. Contexte aéronautique
- 2. Problématique
- 3. Matériaux étudiés

4. Etude du couplage thermo-mécanique

- 5. Simulation du couplage thermo-mécanique
 - Les différentes échelles
 - Evolution des comportements thermique et mécanique avec la température
 - Modèles thermiques et mécaniques
 - Température uniforme
 - Chargement combiné (flux thermique+mécanique)
- 6. Conclusions

Etude du couplage thermo-mécanique

Dégradation et décomposition thermique

→ Modification des propriétés physico-chimiques / mécaniques avec la température
 → Endommagement des micro- et mesostructures



Etude du couplage thermo-mécanique

Mécanismes de décomposition sous flux thermique dans un stratifié



Etude du couplage thermo-mécanique

Comportement mécanique post-incendie [Vieille et al, 2014]
Influence du feu sur la méso-structure de composites stratifiés



(a) Observations MEB x 73 C/Epoxy – 40 kW/m² (b) Observations MEB x 66 C/PPS – 40 kW/m²

Développement d'une plateforme d'Etude du COmportement mécanique au feu de composites thermopLastiques pour L'aéronautiquE

→ Projet Carnot ESP DECOLLE (2015-2016)



Développement d'une plateforme d'Etude du COmportement mécanique au feu de composites thermopLastiques pour L'aéronautiquE



Action combinée : flux thermique + compression





Action combinée : flux thermique + compression





- 1. Contexte aéronautique
- 2. Problématique
- 3. Matériaux étudiés
- 4. Etude du couplage thermo-mécanique

- Les différentes échelles
- Evolution des comportements thermique et mécanique avec la température
- Modèles thermiques et mécaniques
- Température uniforme
- Chargement combiné (flux thermique+mécanique)
- 6. Conclusions

Les différentes échelles :



JST Homogénéisation et calcul multi-échelles – 14 & 15 octobre 2019, Champs-sur-Marne

Evolution des comportements thermique et mécanique avec la température

État du matériau	Non dégradé	Dégradé	Dégradé/décomposé
Phénomènes associés	Transferts thermiques Dégradation propriétés thermiques Dilatation thermique Endommagement	Dégradation propriétés mécaniques Comportement visqueux	Formation de porosités Pyrolyse Oxydation
Modélisation	Modélisation de la mésostructure Modèle thermique Loi de comportement	Loi de dégradation des propriétés	Modèle de pyrolyse Croissance de porosités
AmbianteT	т	т.	T.
	'g	'f	'd

Modèle thermique basé sur l'équation de la chaleur [JNC21]



Identification paramètres « méso » et simulation du transfert thermique

Paramètre	Valeur	
$\lambda_t^{ax}(T_0)$	87 W.m ⁻¹ .K ⁻¹	
$a_t^{ax}(T_{d,o})$	0,11 W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$\lambda_m(T_0)$	0,24 W.m ⁻¹ .K ⁻¹	
$a_m(T_g)$	9,9.10 ⁻⁴ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$a_m(T_f)$	-1,3.10 ⁻³ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$a_m(T_{d,o})$	-2,2.10 ⁻⁴ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$\lambda_t^r(T_0)$	1,11 W.m ⁻¹ .K ⁻¹	
$a_t^r(T_g)$	8,7.10 ⁻⁴ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$a_t^r(T_f)$	-1,9.10 ⁻³ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
$a_t^r(T_{d,o})$	-1,6.10 ⁻³ W.m ⁻¹ .K ⁻²	
h	2,8 W.m ⁻² .K ⁻¹	



Comparaison températures expérimentales / simulées au centre d'une plaque soumise à un flux de 30 kW/m²

Modèle mécanique

- Plage de température : $T_0 T_{d,o}$ (ambiante à décomposition)
- Détermination des propriétés mécaniques des constituants f(T)





Simulation du comportement sous température uniforme (Zset)



Simulation du comportement sous température uniforme



Champ de contraintes axiales σ_{11} dans les torons

$$E_{11}(T) = \frac{\frac{1}{V} \int_V \sigma_{11}(T) dV}{\varepsilon_{11}}$$

Évolution de la rigidité axiale du stratifié avec la température

Simulation du comportement sous chargement combiné



Champ de température face avant

Simulation du comportement sous chargement combiné



Simulation du comportement sous chargement combiné



Conclusions

- Complexité des phénomènes : couplages physique-chimique-thermique-mécanique
- Quelles échelles ? Quelles approches ? Quels outils ?
- Caractérisation expérimentale du couplage thermique-mécanique



Remerciements

Projet RIN AEROFLAMME

Comportement de composites **AERO**nautiques sous **FLAM**me et chargement **ME**canique







