Journée Thématique de la Société Française de Thermique NANTES, 25 Septembre 2009

Y. SOUHAR*, B. REMY & A. DEGIOVANNI



Mesure de la diffusivité thermique de matériaux anisotropes à haute température

Nancy–Université, L.E.M.T.A – C.N.R.S 02, avenue de la Forêt de Haye B.P 160, 54 504 Vandœuvre-lès-Nancy Cedex, France



*Email: youssef.souhar@ensem.inpl-nancy.fr



SOMMAIRE

- I) Bref historique des méthodes d'estimation de la diffusivité dans le plan
- II) Théorie et Principe de la méthode Flash3D de nos expériences
- III) Expériences et estimation des diffusivités à haute température
- IV) Mise en place d'un nouveau banc expérimental

Conclusion et perspectives

I) Bref historique des méthodes d'estimation de la diffusivité dans le plan

Solution dans le cas d'un matériau semi-infini soumis à un échelon de température

Hypothèses:

- Matériau Semi-Infini
- Transfert de chaleur 1D
- Frontières isolées



$$T(x,t) = \frac{\phi_0 x}{\lambda} \sqrt{\frac{at}{x^2}} \left(\frac{1}{\sqrt{\pi}} \exp\left(-\frac{x^2}{4at}\right) - \sqrt{\frac{x^2}{4at}} \operatorname{erfc}\left(\sqrt{\frac{x^2}{4at}}\right) \right)$$

a: Diffusivité Thermiqueλ: Conductivité Thermique

<u>Méthode 1</u>: 1 mesure à 2 temps différents (Harmathy 1964, Steere 1966)

$$\frac{T(x,2t)}{T(x,t)} = \frac{\sqrt{2}ierfc\left(\frac{1}{2\sqrt{2}}\sqrt{\frac{x^2}{at}}\right)}{ierfc\left(\frac{1}{2}\sqrt{\frac{x^2}{at}}\right)}$$

Autre technique:
$$at_m = 0.5 \tau / t_m$$
 (St

$$\frac{0.5 \tau/t_m}{(1 - \tau/t_m) \ln(1 - \tau/t_m)^{-1}}$$
 (Steere 1967)

Excitation créneau (durée τ)

I) Bref historique des méthodes d'estimation de la diffusivité dans le plan

<u>Méthode 2</u>: 2 mesures distinctes au même instant (Katayama 1969)

$$\frac{T_L}{T_0} = \exp\left(\frac{-L^2}{4at}\right) - \sqrt{\frac{\pi e^2}{4at}} erfc\left(\sqrt{\frac{L^2}{4at}}\right)$$

Inconvénients:

- La distribution spatiale et temporelle de l'excitation doit être parfaitement connue
- Le matériau est supposé parfaitement isolé
- Les éléments chauffants sont idéaux et en contact parfait avec le matériau
- Le transfert thermique est supposé 1D
- Méthode 3: Transformation de Laplace (Kavianipour & Beck 1977)

$$\theta(p) = O(T(t)) = \int_0^\infty T(t) \exp^{(-pt)} dt \longrightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{a_x} \frac{\partial T}{\partial t} \xrightarrow{P} \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = \frac{p}{a_x} \theta$$

$$\Rightarrow \theta(x, p) = \frac{\varphi_0(p)}{\lambda \sqrt{p/a_x}} \exp\left(-\sqrt{p/a_x}x\right) \longrightarrow \ln^2\left(\frac{\theta(x_2, p)}{\theta(x_1, p)}\right) = (x_2 - x_1)^2 \frac{p}{a_x}$$

La solution est indépendante de la forme temporelle du Flux

I) Bref historique des méthodes d'estimation de la diffusivité dans le plan

• <u>Méthode 4</u>: Méthode avec hypothèse d'ailette (Batsale & Hadisaroyo 1992)



$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} - \frac{S}{\lambda_x} \left(T - T_{ext} \right) = \frac{1}{a_x} \frac{\partial T}{\partial t} \qquad S = \frac{2\lambda}{a_x}$$

$$\stackrel{P}{\rightarrow} \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = \left(\frac{p}{a_x} + \frac{S}{\lambda_x} \right) \theta$$

$$\ln^2 \left(\frac{\theta(x_2, p)}{\theta(x_1, p)} \right) = (x_2 - x_1)^2 \left(\frac{p}{a_x} + \frac{S}{\lambda_x} \right)$$



A la fois la diffusivité a et les pertes par convection h sont prises en compte (On suppose le matériau semi-infini)

Intérêt de l'utilisation de la caméra infrarouge:

- •Excitation pas nécessairement uniforme en espace
- •Transfert thermique 1D dans le cas de matériaux isolés.



Principe

- L'expérience consiste à solliciter un échantillon en face avant par une excitation de type impulsionnelle (Dirac)
- Cette excitation est réalisé au centre du matériau par un Laser et l'on observe les variations du champ de Température sur la face opposée grâce à une caméra infrarouge



 L'observation de ces variations permet alors par comparaison avec un modèle adapté de remonter aux diffusivités du matériau dans les 3 dimensions de l'espace



Modélisation

- On considère un matériau entouré par deux couches d'air de dimensions finies ou infinies
- Les pertes de chaleur avec l'extérieur sont la somme des différents modes de transfert:

 $\Phi_{pertes} = \Phi_{cond} + \Phi_{conv} + \Phi_{rad}$

- Les pertes de chaleur par convection et rayonnement sont modélisées par des coefficients d'échanges constants et uniformes h0 et he
- Contrairement à l'approche classique h n'inclut pas la conduction qui est modélisée ici par la Loi de Fourier

→ Ceci permet de prendre en compte des transferts longitudinaux avec l'extérieur et le couplage entre l'air et le matériau





NOTATION: Milieu 1=Air (z<0) Milieu 2=Matériau Milieu 3=Air (z>e)

Mise en équations

• Chacun des 3 milieux vérifie l'équation de la chaleur (Equation orthotropique):

$$\lambda_{ix} \cdot \frac{\partial^2 T_i}{\partial x^2} + \lambda_{iy} \cdot \frac{\partial^2 T_i}{\partial y^2} + \lambda_{iz} \cdot \frac{\partial^2 T_i}{\partial z^2} = \rho c_i \cdot \frac{\partial T_i}{\partial t}$$

• A chaque interface, la Température obéit aux conditions de passages:

Interface z=0:
$$T_1 = T_2$$
 $\lambda_{2z} \cdot \frac{\partial T_2}{\partial z}\Big|_{z=0} = \lambda_{1z} \cdot \frac{\partial T_1}{\partial z}\Big|_{z=0} + h_0 \cdot (T_2 - T_{ext}) - f(x, y) \cdot g(t)$
Interface z=e: $T_2 = T_3$ $\lambda_{2z} \cdot \frac{\partial T_2}{\partial z}\Big|_{z=e} = \lambda_{3z} \cdot \frac{\partial T_3}{\partial z}\Big|_{z=e} - h_e \cdot (T_2 - T_{ext})$

• Les pertes latérales sont supposées nulles (négligées car e «I,L):

En x=0 et x=L:
$$\lambda_{ix} \cdot \frac{\partial T_i}{\partial x}\Big|_{x=0,L} = 0$$
 En y=0 et y=I: $\lambda_{iy} \cdot \frac{\partial T_i}{\partial y}\Big|_{y=0,L} = 0$

OL

- Condition Initiale $T_1 = T_2 = T_3 = T_{ext}$
- Et Conditions aux limites:

Pour $z \rightarrow -\infty$: $T_1(z \rightarrow -\infty) = T_{ext}$ Pour $z \rightarrow +\infty$: $T_3(z \rightarrow +\infty) = T_{ext}$

Pour z=-
$$\delta 0$$
 : $T_1 = T_{ext}$
Pour z=e+ δe : $T_3 = T_{ext}$

8

av



Text

9

rels)

Résolution Analytique

Résolution basée sur des transformations Intégrales et de Laplace:
 Les transformations Intégrales adaptées sont les transformations Fourier-cosinus

$$\Theta_i(\alpha_n, \beta_m, z, t) = \int_{x=0}^{x=L} \int_{y=0}^{y=l} \int_{t=0}^{+\infty} T_i^* \cdot \cos(\alpha_n \cdot x) \cdot \cos(\beta_m \cdot y) \cdot \exp(-p \cdot t) \cdot dx \cdot dy \cdot dt$$
$$T_i^* = T_i \cdot \frac{1}{2} \int_{x=0}^{\infty} T_i^* \cdot \cos(\alpha_n \cdot x) \cdot \cos(\beta_m \cdot y) \cdot \exp(-p \cdot t) \cdot dx \cdot dy \cdot dt$$

ec
$$\alpha_n = \frac{n \cdot \pi}{L} \quad \beta_m = \frac{m \cdot \pi}{l}$$
 (n, m: entiers natu

• En posant:

$$\gamma_{i} = \sqrt{\frac{p}{a_{iz}} + \alpha_{n}^{2}} \cdot \left(\frac{\lambda_{ix}}{\lambda_{iz}}\right) + \beta_{m}^{2} \cdot \left(\frac{\lambda_{iy}}{\lambda_{iz}}\right)$$

Le système d'équations devient dans l'espace transformé:

$$\frac{d^{2}\Theta_{i}(z)}{dz^{2}} = \gamma_{i}^{2} \cdot \Theta_{i}(z)$$
Pour $z \rightarrow -\infty$: $\Theta_{1} = 0$
Pour $z \rightarrow -\delta0$: $\Theta_{1} = 0$
Pour $z \rightarrow +\infty$: $\Theta_{3} = 0$
ou
Pour $z \rightarrow e + \delta e$: $\Theta_{3} = 0$
Interface $z = 0$: $\Theta_{1} = \Theta_{2}$
et
 $\lambda_{2z} \cdot \frac{\partial \Theta_{2}}{\partial z}\Big|_{z=0} = \lambda_{1z} \cdot \frac{\partial \Theta_{1}}{\partial z}\Big|_{z=0} + h_{0} \cdot \Theta_{2} - F(\alpha_{n}, \beta_{m}) \cdot G(p)$
Interface $z = e$: $\Theta_{2} = \Theta_{3}$
et
 $\lambda_{2z} \cdot \frac{\partial \Theta_{2}}{\partial z}\Big|_{z=0} = \lambda_{3z} \cdot \frac{\partial \Theta_{3}}{\partial z}\Big|_{z=0} - h_{e} \cdot \Theta_{2}$



- Dans le cas simple où les milieux 1 et 3 sont identiques et constitués d'air, sur la face arrière (z=e) on obtient:
 - Modèle avec couches d'air de dimensions infinies

$$\Theta(\alpha_{n},\beta_{m},z=e,p) = \frac{F(\alpha_{n},\beta_{m})\cdot G(p)}{\left[\lambda_{z}\cdot\gamma\right]\cdot sh(\gamma\cdot e) + \left[h_{0}+h_{e}+2\cdot\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}\right]\cdot ch(\gamma\cdot e) + \left[\frac{\left(h_{0}+\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}\right)\cdot\left(h_{e}+\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}\right)}{\lambda_{z}\cdot\gamma}\right]\cdot sh(\gamma\cdot e)}$$

• Modèle avec couches d'air de dimensions finies

$$\Theta(\alpha_{n},\beta_{m},z=e,p) = \frac{F(\alpha_{n},\beta_{m})\cdot G(p)}{\left[\lambda_{z}\cdot\gamma\right]\cdot sh(\gamma\cdot e) + \left[h_{0}+h_{e}+\frac{\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}}{th(\gamma_{air}\cdot\delta_{0})}+\frac{\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}}{th(\gamma_{air}\cdot\delta_{e})}\right]\cdot ch(\gamma\cdot e) + \left[\frac{1}{\lambda_{z}\cdot\gamma}\cdot\left(h_{0}+\frac{\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}}{th(\gamma_{air}\cdot\delta_{0})}\right)\cdot\left(h_{e}+\frac{\lambda_{air}\cdot\gamma_{air}}{th(\gamma_{air}\cdot\delta_{e})}\right)\right]\cdot sh(\gamma\cdot e)}$$

Où:

$$\gamma = \sqrt{\frac{p}{a_z}} + \alpha_n^2 \cdot (\frac{\lambda_x}{\lambda_z}) + \beta_m^2 \cdot (\frac{\lambda_y}{\lambda_z}) \qquad \gamma_{air} = \sqrt{\frac{p}{a_{air}}}$$

$$F(\alpha_n, \beta_m) = \int_{x=0}^{x=L} \int_{y=0}^{y=l} f(x, y) \cdot \cos(\alpha_n \cdot x) \cdot \cos(\beta_m \cdot y) \cdot dx \cdot dy \qquad G(p) = \int_{t=0}^{\infty} g(t) \cdot \exp(-p \cdot t) \cdot dt$$
1



• Rappel: Expression obtenue sans la conduction dans l'air

$$\Theta(\alpha_n, \beta_m, z = e, p) = \frac{F(\alpha_n, \beta_m) \cdot G(p)}{\left[\lambda_z \cdot \gamma\right] \cdot sh(\gamma \cdot e) + \left[h_0 + h_e\right] \cdot ch(\gamma \cdot e) + \left[\frac{h_0 \cdot h_e}{\lambda_z \cdot \gamma}\right] \cdot sh(\gamma \cdot e)}$$

Οι

• Tout se passe comme si le coefficient d'échange h était remplacé par:

$$h' = h + \lambda_{air} \cdot \sqrt{\frac{p}{a_{air}} + \alpha_n^2 + \beta_m^2}$$

$$h' = h + \lambda_{air} \cdot \sqrt{\frac{p}{a_{air}} + \alpha_n^2 + \beta_m^2} \cdot th^{-1} \left(\delta \cdot \sqrt{\frac{p}{a_{air}} + \alpha_n^2 + \beta_m^2} \right)$$

 $\underline{NB}:$ Dépend du temps et de l'espace par l'intermédiaire de $\alpha_n,\ \beta_n$ et p

• Par un calcul asymptotique:

$$a_{x,app}(k) = a_{x,ph} \cdot \left(1 + 2\frac{\lambda_{air}}{\lambda} \left(\frac{L_x}{e}\right) \sqrt{\left(1 - \frac{a}{a_{air}}\right)} \frac{1}{k\pi}\right) \xrightarrow{\lambda_{air} < \lambda} a_{x,ph}$$

- <u>En conclusion</u>:
 - Le modèle prend en compte les transferts convectifs, conductifs et radiatifs
 - Aucune hypothèse n'a été faite sur le flux excitateur
 - → Ceci signifie que théoriquement la méthode peut être appliquée pour toutes 11 sortes de stimulations

Dispositif expérimental:



La forme temporelle de l'excitation Laser est un créneau, soit dans l'espace de Laplace:

$$G(p) = \frac{1 - \exp(-p \cdot ExcitationTime)}{p}$$



Expérience sur un échantillon de Titane à 22°C



Film thermographique composé de 4000 images

Seul la zone correspondant au matériau est utilisée pour faire les différentes moyennes du champ de Température

Au final, on obtient: •Tm(t) •Tx(x,t)

•Ty(y,t)



Estimations des diffusivités

- Les modèles vus précédemment sont écrits dans le domaine de Laplace. La Transformation de Laplace étant une intégration du signal de t=0 à l'infini, il est préférable de faire la transformée inverse des modèles (pour éviter des erreurs de troncature)
- Les estimations sont réalisées avec la méthode des moindres carrées de « Levenberg-Marquart » entre le signal expérimental et l'inversion numérique des modèles théoriques. Cette inversion de Laplace est utilise l'algorithme « De Hoog »
- Actuellement les estimations sont faites sur le modèle avec les couches d'air infinies et celles-ci sont réalisées en 3 étapes:



<u>Etape 1</u>: Estimation de az, h et F(α n=0, β n=0) sur le thermogramme moyen

<u>Etape 2</u>: Estimation de ax et F(α n, β n=0) sur les profils de Température selon x et ce harmoniques par harmoniques en considérant az et h connus

<u>Etape 3</u>: Estimation de ay et F(α n=0, β n) sur les profils de Température selon y et ce harmoniques par harmoniques en considérant az et h connus

Les diffusivités axiales sont une pondération des différentes valeurs de ax ou ay



Estimation de la diffusivité transverse



- Expérience sur un échantillon de Titane à 22°C
- Cette estimation a été comparée avec des mesures sur le même échantillon par des dispositifs classiques
 - → Résultats similaires

III) Expériences et estimation des diffusivités à haute température Estimations des diffusivités dans le plan

- Tous les harmoniques n'ont pas le même rapport signal/bruit
 Il serait préjudiciable de leur accorder la
 - → Il serait préjudiciable de leur accorder la même importance
- La variance du paramètre estimé est un bon indicateur d'une estimation réussie
 Plus la variance est faible, meilleure est l'estimation
- La valeur finale de la diffusivité dans le plan est calculée à partir des valeurs obtenues harmoniques par harmoniques suivant la relation:



<< Gauss Markov >>

Titane à 900°C







Expérience sur du Titane pour une Température de four de <u>900°C</u>
 <u>NB</u>: Le Titane est un matériau **ISOTROPE** utilisé pour validation



Diffusivité az	Diffusivité ax	Diffusivité ay	Ecart entre ax	Ecart entre ay
(m²s⁻¹)	(m²s⁻¹)	(m²s⁻¹)	et az	et az
5,08 E-06	5,06 E-06	5,20 E-06	0,39 %	2,36 %



Caractérisation thermique d'un échantillon de Titane



- Résultats très corrects sur une large gamme de températures
- Ecarts entre la diffusivité transverse et les diffusivités axiales inférieurs à 5%
- Pas d'augmentation des écarts avec la température
 - → Incertitude sur les diffusivités dépend surtout de la qualité de l'expérience (bon réglage de la caméra, pour l'excitation ...)



Principales limitations du banc

- Température maximale limitée à 1100°C
- Impossibilité de faire le vide et donc de caractériser des matériaux de faibles conductivité thermique
- Perte de sensibilité de la caméra infrarouge [3.5 5.5 µm] pour des températures supérieures à 1000° C

Nouveau Four Haute Température

Principales difficultés:

- Nécessité d'avoir deux ouvertures de part et d'autres du four afin de pouvoir exciter le matériau avec le Laser et surtout pouvoir observer le matériau à l' aide d'une caméra infrarouge
- Diamètre intérieur suffisamment large pour pouvoir positionner l'échantillon
- Le four doit pouvoir résister aux contraintes mécaniques inhérentes à une mise sous vide

Intérêts de la mise sous vide:

- Supprimer les effets convectifs
- Pas d'oxydation et donc un champ d'émissivité restant uniforme

Four Haute Température



- Température maximale de 1800°C
- Puissance de 4,2 à 10 kW repartie sur 3 zones de chauffe
 → Zone uniforme de 60 cm au centre à +-3°C
- Tube en alumine recristallisé imperméable et très résistant mécaniquement et aux attaques chimiques
- Diamètre intérieur du tube de 75 mm





• Problème:

Réalisé sur Mesure:

- Régulateurs indépendants pour chaque zone de chauffe
- Configuration spéciale des régulateurs pour optimiser les performances à faibles températures

→ Température minimale 200°C au lieu de 600°C

 En principe, le four est obstrué par des bouchons radiatifs en céramiques placés à l'intérieur du tube pour garantir l'étanchéité et éviter des pertes de chaleur

→ Nécessité de repenser les bouchons pour la mise sous vide

Mise sous vide et hublots

- Afin de visualiser l'intérieur du tube, nous avons prévu des hublots de visite en ZnSe (transparent aux IR 0.6-22 µm)
- Par ailleurs, le ZnSe est un matériau très robuste et sera également utilisé pour le passage du faisceau Laser (10 µm)
- Le champ visuel de la caméra étant conique, un hublot de 1' (2,54cm Normalisé) est suffisant
- Ces bouchons devront être refroidis par un fluide caloporteur afin de garantir l'étanchéité des joints qui ne supportent pas les hautes températures:
 - Joints polymères: Température max 200°C
 - Joints métalliques: Température max 1000°C



 Dans un premier temps nous allons tester les joints polymères qui sont bien plus commodes d'utilisation



Caméra Infrarouge « Broad Band »



- Utilisation de filtres monochromatiques à hautes températures:
 - Réduction des radiations reçues par le détecteur
 - Evite des problèmes dus à l'émissivité non uniforme de matériaux non « gris »

- Détecteur InSb
- 512*640 Pixels
 - → Meilleure résolution spatiale
- Caméra « Broad Band »
 Sensibilité: 1.5 5.5 µm

→ Meilleure sensibilité de la caméra à haute température





Nouveau dispositif en cours d'achèvement



CONCLUSION ET PERSPECTIVES

- Méthode rapide et analytique permettant de s'affranchir : ٠
 - De la forme spatiale de l'excitation
 D'un échantillon de référence
- Basée sur l'utilisation de dispositifs optiques à la fois pour la stimulation (Laser) et la détection (Caméra Infrarouge), cette technique est non intrusive et permet des caractérisations thermiques à haute température ٠
- Par ailleurs, la grande quantité de données fournies par la Caméra permet la • mesure des trois diffusivités en une seule expérience et ce avec une grande précision
- Le nouveau banc qui nous permettra d'atteindre des températures de l'ordre de • 2000 K est sur le point d'être mis en place, nous espérons que l'ensemble sera opérationnel pour fin 2009 sur le plan technique
- En effet, la mise sous vide à haute température risque de s'avérer très délicate • en particulier si l'on est dans l'incapacité de refroidir convenablement les extrémités du tube de travail.
- Enfin, une caméra multi spectrale est en cours d'acquisition dans le Laboratoire, ٠ celle-ci permettrait de s'affranchir complètement du champ d'émissivité