Contraintes Résiduelles et Fatigue Des Alliages D'Aluminium Grenaillées

A. Niku-Lari, CETIM/Senlis-France
D. Gillereau, Aerospatiale/Toulouse-France

1 - INTRODUCTION

L'amélioration en fatigue due au grenaillage est souvent mise à profit dans la conception des structures aéronautiques. Les nombreux essais effectués au cours de ces dernières années nous ont montré qui si le grenaillage apportait dans tous les cas une amélioration, celle-ci pourrait être très variable suivant le type de structure et de sollicitation considéré. Cette observation nous a conduit, pour chaque cas structural important où l'emploi du grenaillage était envisagé, à effectuer des essais en fatigue sur des éprouvettes aussi représentatives que possible de l'élément de structure, ce qui conduit en général à des essais assez complexes. Ces essais ont permis la détermination de paramètres optimaux pour des applications sur des structures d'avion. Cette démarche étant assez lourde, nous avons pensé qu'il serait intéressant de déterminer la valeur et la répartition des contraintes résiduelles induites par le grenaillage et de tenter de corrêler ces notions aux résultats de fatigue.

2 - MATERIAUX ET CONDITIONS DE GRENATLIAGE ETUDIES

Les matériaux étudiés sont classiquesdes structures aéronautiques. Leurs principales caractéristiques sont rappelées dans le tableau t ci-dessous ;

	UTS R mini MPa (1)	YS Ro, ₂ mini MPa (1)	e A% mini (1)
2024 T 351	420	300	8
7075 T 7351	460	370	6
7010 T 73651	490	430	6

TABLEAU | (1) caractéristiques de tôles e = 50 mm

Différents types de grenaillages, applicables à des épaisseurs de pièces différentes ont été étudiés. Les principales variations concernent :

- la nature et les dimensions des billes.
- le temps de grenaillage,
- l'intensité du grenaillage

Le tableau 2 ci-dessous résume les conditions utilisées : CONDITIONS DE GRENAULLAGE

Туре	Nature	Ø	Flèche		Temps	Rugosité obtenue(2)			
de grenaillage	des billes	des billes (mm)	ALMEN (mm)		de grenaillage(1)	Ra (µm)	Rt (jum)		
G1	acier	0,6	0,20 / 0,24 A	15	2 T R100	5,2	25,3		
G2	acier	0,6	0,26/0,31 A	15	^{2 T} R100	6,3	30,6		
G 3	acier	0,6	0,20 / 0,24 A	12	8 T _{R100}	4,8	25,1		
G 4	verre	0,5	0,15 / 0,20 A	2	2 T _{R100}	2,9	13,7		
G 5	verre	0,3	0,16/0,20 1	12	2 TR100	1,4	6,1		
G 6	verre	0,3	0,26 / 0,32	115	2 TR100	1,7	8,1		
G 7	verre	0,3	0,13 / 0,16 /	A 2	2 T _{R100}	2,5	10,8		
S 1	alumine	0,150 - 0,180	0,16 / 0,20 1	٧2	2 T _{R100}				

- (1) Totoo stemps de recouvrement à 100% d'une éprouvette en alliage d'aluminium
- (2) Les rugosités des pieces avant grenaillage sont Ra = 0,8 Rt = 3,8

TABLEAU 2

3 - METHODE DE MESURE DES CONTRAINTES RESIDUELLES ET DE LA PROFONDEUR DE METAL PLASTIFIE

Les mesures de contraintes résiduelles ont été réalisées par la méthode de "la flèche". Cette méthode permet à la fois, de déterminer la profondeur de métal plastifié que l'on mesure sur des éprouvettes de faible épaisseur et de mesurer la répartition des contraintes résiduelles dans une pièce d'épaisseur quelconque à partir des valeurs relevées sur des éprouvettes minces $|\mathbf{J}|$, $|\mathbf{Z}|$.

La méthode développée au CETIM est une méthode de mesure par enlèvement de couches successives sur pièces planes. Le principe en est simple : une pièce planequi contient des contraintes résiduelles se déforme de manière à maintenir l'équilibre statique des moments et des forces internes. Sur une éprouvette parallélépipédique de faible épaisseur, cette déformation est représentée par la flèche visible que prend l'éprouvette en absence de tout effort extérieur. Cette flèche f est, bien sûr, fonction de la nature et de la grandeur des contraintes résiduelles en cause, dont la répartition dans l'épaisseur du matériau peut être caractérisée par une fonction o(e), e étant la cote de la couche considérée par rapport à la

surface de la pièce (figure 1).

Si, par usinage chimique, on enlève progressivement des couches de matériau dans lesquelles existaient des contraintes résiduelles, on bouleverse du même coup l'équilibre des efforts et moments interne. Pour rétablir cet équilibre, la pièce devra donc se déformer. La variation de flèche df produite par l'enlèvement d'une couche d'épaisseur épeut être reliée à la contrainte superficielle $\sigma(e)$ existant dans la couche enlevée par la relation:

$$\sigma_{e}$$
 (e) = $\frac{4}{3}$ $\frac{E e^{2}}{2}$ $\frac{df}{de}$

Avant usinage chimique, l'éprouvette d'épaisseur H présentait une flèche fH (fig. 2). Lors que l'éprouvette est usinée jusqu'à la couche correspondant à une épaisseur de l'éprouvette e, la flèche a une valeur f_e . De façon générale, elle est donc représentée par une fonction f(e) dont on peut relever la valeur point par point après chaque enlèvement de couche à l'aide d'un simple comparateur.

Un calcul classique permet alors de relier cette fonction f(e) à la valeur des contraintes résiduelles f(e) qui existaient dans la pièce avant enlèvement des couches :

$$\sigma(e) = -\frac{4}{3} \cdot \frac{E e^2}{\ell} \cdot \frac{df}{de} + \frac{8 Ee}{\ell} \cdot (f_H - f_e) + \frac{8 E}{3 \ell} \cdot \frac{e}{H}$$
 e' df (2)

Pour tenir compte du fait que l'état de contrainte introduit par grenaillage est uniforme ($\sigma_1 = \sigma_2$) il est nécessaire de multiplier la relation (2) par un facteur 1/(1-4). Nétant le coefficient de Poisson du matériau. Le calcul des contraintes résiduelles est effectué à l'aide de la relation (2) par ordinateur après lissage de la courbe de variation de fleche par la méthode des moindres carrés.

Un programme de calcul supplémentaire a été mis au point, qui permet le calcul de la répartition de contraintes résiduelles dans une pièce épaisse à partir de la mesure effectuée sur une pièce mince. Son intérêt est évident car il rend possible la détermination de l'évolution des contraintes résiduelles dans une pièce massive ou très épaisse à partir d'une mesure très précise sur une pièce mince ayant subi le même traitement de précontrainte. Des précautions sont, bien sûr à prendre pour que l'éprouvette mince soit parfaitement représentative des phénomènes qui se déroulent dans les pièces massives lors de la création des contraintes résiduelles. La figure 2b donne des résultats obtenus dans le cas d'une éprouvette grenaillée. La mesure a êté effectuée sur une éprouvette de 1,3 mm d'épaisseur et l'ordinateur a effectué le tracé des contraintes résiduelles.

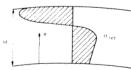
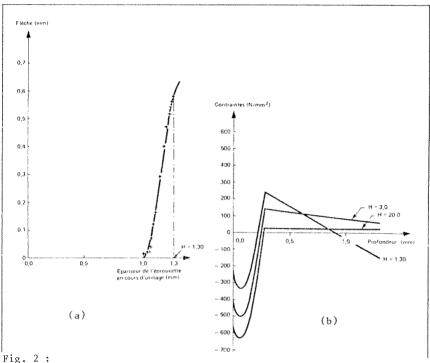


Fig. 1



Pour comparer la répartition des contraintes résiduelles introduites par différentes conditions de grenaillage, nous avons calculé dans tous les cas de figures ces contraintes pour une pièce d'épaisseur 20 mm.



(a) Lissage de la courbe de variation de flèche au cours de l'usinage chimique sur éprouvette mince (1,3 mm)

(b) Tracé de la répartition des contraintes résiduelles pour différentes épaisseurs de pièces grenaillées dans les mêmes conditions que l'éprouvette de mesure.

4 - RESULTATS DES MESURES

4.1. Profondeur de métal plastifié (pp)

La profondeur de métal plastifié par grenaillage correspond à l'épaisseur de couche de métal enlevée sur l'éprouvette pour obtenir une flèche longitudinale nulle.

Le tableau 3 résume les résultats de profondeur de métal plastifié pour différents types de grenaillage.

Matériau	2024	ı T	351	7010 1736	- 1	7075 T7351												
Conditions de grenaillage	S1	G	5	G1		G1 et G3		G2 (G4	G4		65		66		G 7	
Temps de grenaillage(1)	2	2	3	١	2	1	5	8	1	5	2	3,5	1,5	2	2	6	2	3,5
Contrainte résiduelle maximal(2) MPo	295	333	353	367	333	330	345	367	330	333	307	323	273	347	333	313	313	520
Profondeur plastifiée(mm)	0,045	0,11	0,12	0,31	0,36	0,29	0,30	0,22	0,30	0,40	0,28	0,25	0,14	0,08	0,17	0,13	0,15	0,14

- (1) Exprimé en nombre de T_{R100} (T_{R100} = temps de recouvrement a 100% d'une éprouvette en alliage d'aluminium)
- (2) Déterminée pour une épaisseur de 20 mm

TABLEAU 3 : contraintes résiduelles et profondeurs plastifiées obtenues pour différents types de traitements.

La figure 3 montre la variation de la profondeur plastifiée en fonction de la flèche Almen. On constate que :

- la profondeur de métal plastifié augmente avec l'intensité de grenaillage
- c'est le grenaillage effectué avec l'intensité maximale qui provoque la plus grande profoneur plastifiée (0,35 pour alliage 7075, condition G2),
- la profondeur plastifiée obtenue par un grenaillage avec de l'alumine est la plus faible de l'ordre de 0,045 mm Un grenaillage avec des billes de verre de gros diamètre produit une PP plus elevée que le grenaillage de même intensité avec un ∅ de 0,3 mm
- un grenaillage relativement intense effectué avec des billes de verre de faible diamètre (Ø 0,3 mm) ne semble pas produire une profondeur plastifiée aussi importante qu'un grenaillage de même intensité effectué avec des billes de Ø supérieur, le rôle du diamètre des billes semble donc prévaloir sur ceux de la vitesse de projection
- la plage de dispersion de la courbe profondeur plastifiée/intensité Almen est relativement étroite.

4.2 - Niveau des contraintes maximales de compression

Le niveau des contraintes maximales introduites par grenaillage ne semble pas avoir de relation bien établie avec les conditions de grenaillage (tableau 3). Nous pensons que la valeur de la contrainte maximale est une caractéristique intrinsèque du matériau, comme c'est le cas pour les aciers $2 \mid 3 \mid$.

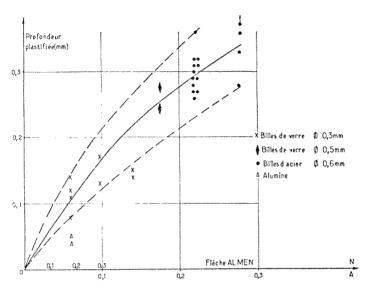


Figure 3 : évolution de la profondeur plastifiée en fonction de la flèche Almen.

4.3 - Répartition des contraintes résiduelles

Nous avons vu au § 4.2 que le niveau de la contrainte résiduelle maximale est du même ordre de grandeur quelles que soient les conditions de grenaillage. Ce paramètre ne peut donc expliquer les différences de comportement en fatigue constatées (voir § 5). Nous pensons que plusieurs paramètres peuvent influencer conjointement l'efficacité d'un traitement de grenaillage quant à l'amélioration de la durée de vie :

- la profondeur de métal plastifié
- niveau de la contrainte résiduelle qui dans ce cas varie très peu
- l'allure de la répartition des contraintes résiduelles (gradient des contraintes),
- la nature du matériau grenaillé qui conditionne le degré de relaxation de ces contraintes pendant la fatigue.

Les figures 4 à 9 présentent quelques exemples montrant l'influence de différents paramètres de grenaillage sur la répartition des contraintes résiduelles.

On constate que dans le cas des essais effectués :

- un doublement du temps de grenaillage à partir du temps de recouvrement à 100 % augmente légèrement la profondeur de métal plastifié et le niveau de contrainte résiduelle maximale sans modifier la contrainte en surface (voir figure 4).

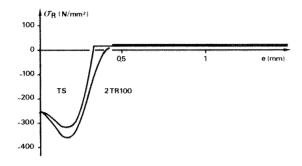


FIGURE 4 : influence du temps de grenaillage. Conditions de grenaillage : G2. Alliage d'aluminium 7075

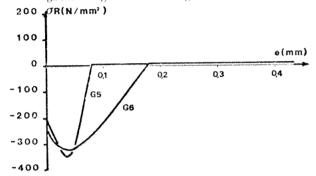


FIGURE 5 : influence des conditions de grenaillage.
Alliage d'aluminium 7075

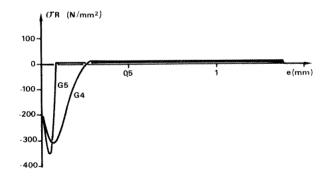


FIGURE 6: influence des conditions de grenaillage.
Alliage d'aluminium 7075.

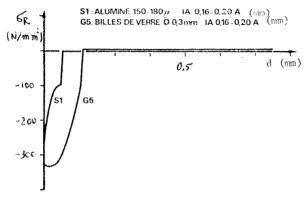


FIGURE 7: influence de la nature des grenailles. Alliage d'aluminium 2024

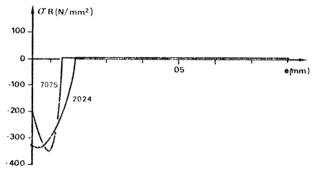


FIGURE 8 : influence de la nature de l'alliage, grenaillage de faible intensité G5. Conditions de grenaillage G5

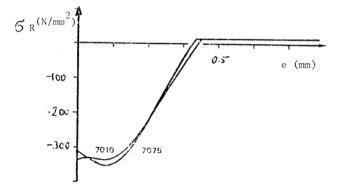


FIGURE 9 : influence du matériau de la pièce. Grenaillage de forte intensité (condition G 3).

- l'augmentation de l'intensité Almen sans modification du ∅ des billes se traduit par un enfoncement des contraintes résiduelles dans le matériau sans modification de la contrainte résiduelle maximale ; la contrainte en surface est légèrement diminuée (voir fig.5). En revanche, si cette augmentation est due à l'augmentation du diamètre des grenailles, l'enfoncement des contraintes résiduelles est accompagné d'une diminution légère de la contrainte maximale sans modification de la contrainte en surface (voir figure 6)
- nous avons vu que l'augmentation du diamètre des billes se traduisait par un enfoncement des contraintes et une augmentation de la profondeur plastifiée. Le sablage avec des grains d'alumine de faibles dimensions (150-180 μ) utilisé lors de ces essais provoque au contraire une mise en surface dela contrainte résiduelle maximale et une diminution de la profondeur plastifiée (voir fig. 7)
- le grenaillage de matériaux à caractéristiques mécaniques les plus élevées conduit à un pic de contraintes plus aigu dans certains cas (voir fig.8) où le grenaillage est de faible intensité. Mais le cas d'un grenaillage plus intense les caractéristiques mécaniques du matériau semble sans influence (fig. 9)

5 - ESSAIS DE FATIGUE

Dans le cadre de ce programme, 3 types d'essais ont été réalisés :

5.1.- Poutres travaillant en flexion

Ce type d'éprouvette est représentatif de pièces de formes complexes sollicitées en flexion. Elles ont été essayées en flexion 4 points (R=0,1) sous une contrainte maximale de 200 MPa. Le tableau 4 ci-dessous résume l'ensemble des essais.

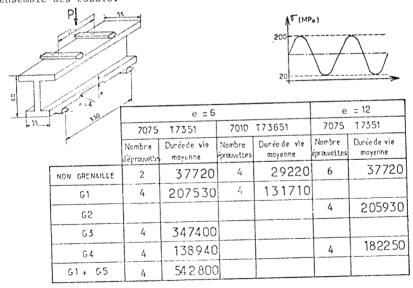


TABLEAU 4 : résultats d'essais de fatigue sur poutres en flexion

On constate que, quelles que soient les conditions de grenaillage, celuici apporte un gain substantiel qui n'est pas dans tous les cas en corrélation avec la flèche Almen. On notera en outre qu'un grenaillage léger à la bille de verre (G5) effectué après un grenaillage plus intense à la bille, l'acier (G1) apporte une amélioration supplémentaire probablement due à la restauration de l'état de surface (dans ces conditions, on a Ra = 4,1 R = 16,3)

5.2. - Désalignement

Ces éprouvettes sont représentatives d'une jonction boulonnée avec renfort de matage usiné dans laquelle la rupture se produit parfois au niveau du raccordement du renfort de matage.

Ces éprouvettes en 2024 T 351 sont sollicitées en traction ondulée (R = 0,1). Les résultats sont donnés au tableau 5 ci-après.

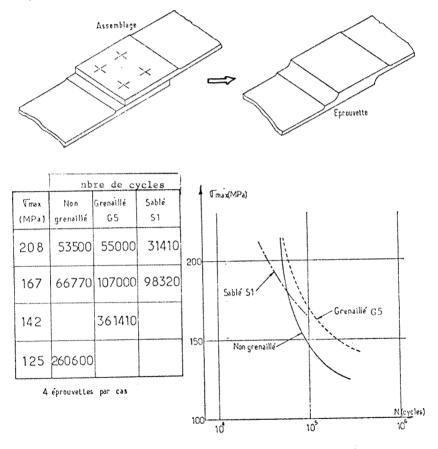


TABLEAU 5 : résultats d'essais de fatigue en traction obtenus sur des éprouvettes représentatives des désalignements de structure d'avion.

Dans l'ensemble, le gain en fatigue est moins important que pour les poutres de flexion surtout aux fortes contraintes ; on constate même une diminution due au sablage SI sous 200 MPa. Il semble que dans ce cas également, la rugosité puisse être incriminée.

5.3.- Arrêts de raidisseurs

Ce type de géométrie se rencontre fréquemment, en particulier dans les voilures et est un point préférentiel d'apparition de criques de fatigue. Nous avons donc réalisé des éprouvettes de différentes dimensions en 7075 T 7351 qui sont essayées en traction ondulée (R = 0,1) sous une contrainte maximale de 200 MPa dans la section la plus chargée.

Les résultats d'essais sont présentés tableau 6 ci-dessous :

10

60

160

1,5

10

An

50 30

60 80

					1	ondition e grenai		В	C	D
1	-		//	hm_	f	age NG	62950	69610	49660	32430
h		H	//		>	G1			205120	
· Ż	/	1 /	. //	//	-	G2				69340
						G3		,	140280	4 Northwest Constitution of the Constitution o
	77	1				G4			89060	83750
	i e					G5	67610)	0.000	
	فرست منتمع	<u></u>		r1		G6	130350)		
Туре	А	В	С	0		G7		97500		
leprouvelle		7	· ·	10		G1 + G5			133040)

NG: non grenaillé

TABLEAU 6 : résultats d'essais de fatigue en traction obtenus sur des éprouvettes représentatives des arrêts de raidisseurs de structure d'avion.

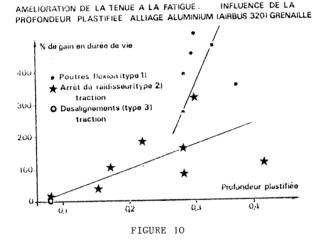
Notons tout d'abord qu'il existe un effet d'échelle non négligeable entre les divers types d'éprouvettes (qui sont rigoureusement homothétiques). En outre, on remarque, comme dans le cas des poutres de flexion, que l'amélioration due au grenaillage n'est pas toujours en relation avec l'intensité de celui-ci. Dans ce cas d'essai, le grenaillage bille de verre G5 ajouté au grenaillage bille d'acier G1 n'apporte pas de gain supplémentaire.

6 - RELATIONS ENTRE LES RESULTATS DE FATIGUE , LES CONTRAINTES RESIDUELLES ET LA PROFONDEUR PLASTIFIEE

Nous avons tenté de corréler les résultats obtenus en fatigue et les répartitions de contraintes résiduelles. Le niveau de la contrainte résiduelle maximale étant du même ordre (300 à 350 MPa) dans la quasi totalité des cas de figures considérés, ce paramètre ne pourra être retenu pour expliquer les différences de comportement en fatigue observées pour des divers types de grenaillage. La répartition des contraintes résiduelles est fortement influencée par la profondeur de métal plastifié, il semble donc que ce paramètre joue un rôle important dans le pourcentage d'amélioration de la tenue en fatigue ainsi que le montre la figure 10.

On peut constater que l'effet du grenaillage est plus marqué lorsque les essais de fatigue sont effectués en flexion (cas de poutres) dans ce cas le pourcentage d'amélioration est compris entre 250 et 800 % alors qu'il n'est que de 0 à 300 % dans les essais de traction (cas des arrêts de raidisseurs). Il est certain que d'autres paramètres importants tels que : - l'état de surface

- la position du point de contrainte maximale par rapport à la surface
- la relaxation des contraintes résiduelles pour différents matériaux etc...
- n'ont pas été pris en compte dans l'élaboration de ce diagramme et peuvent également avoir une influence.



La dispersion des résultats observés sur la figure 10 (où chaque point représente une moyenne de durée de vie de plusieurs éprouvettes) résulte de la nature statistique du phénomène de fatigue mais aussi du fait que l'on a rassemblé sur le même diagramme des éprouvettes de géométries différentes. Malgré cette dispersion, on note une corrélation très nette entre l'augmentation de la durée de vie et la profondeur plastifée.

7 - CONCLUSION

Le grenaillage de précontrainte est une opération de finition utilisée depuis longtemps en aéronautique pour améliorer la tenue à la fatigue des structures. Mais, la corrélation entre tenue en fatigue et contraintes résiduelles indtroduite restait encore mal connue.

Le but de ces essais était de tenter d'établir une relation entre l'amélioration en fatigue et les contraintes résiduelles introduites par différents types de grenaillage.

Pour des alliages étudiés (2024, 7075, 7010), ces essais ont montré que le niveau des contraintes résiduelles maximales de compression est du même ordre de grandeur quelles que soient les conditions de grenaillage appliquées. En revanche, la profondeur de métal plastifié augmente avec l'intensité du grenaillage ce qui modifie la répartition des contraintes résiduelles introduites. Nous avons montré qu'il existe une corrélation entre l'amélioration de la durée de vie des alliages d'aluminium essayés et la profondeur plastifiée. Suivant le type de sollicitation appliqué, le pourcentage d'amélioration de la durée de vie en fatigue est variable (250 à 800 % en flexion et 0 à 300 % en traction). Malgré la nature statistique du phénomène de fatigue qui peut être influencé par de nombreux autres paramètres (rugosité, état structural..) la plage de dispersion des résultats obtenus en donnée de vie est relativement étroite.

BIBLIOGRAPHIE

- | 1 | A.NIKU-LARI, JF FLAVENOT La mesure des contraintes résiduelles Mémoire technique n° 31 CETIM - 1977
- [2] A. NIKU-LARI Shot-Peening Proceedings of the first International Conference on Shot Peening Pergamon Press - OXFORD - 1982
- |3| JF FLAVENOT, A. NIKU-LARI Le grenaillage de précontrainte Note technique n° 15 - CETIM - Seplis.