热处理对 FGH96 粉末高温合金裂纹 扩展速率的影响

王 璞¹, 董建新¹, 张义文², 谢锡善¹

(1. 北京科技大学,北京 100083)

(2. 钢铁研究总院,北京 100081)

摘 要:研究不同热处理条件下 FGH96 粉末高温合金在 650 空气中疲劳/蠕变交互作用下的裂纹扩展速率,分析不同 热处理对 FGH96 粉末高温合金裂纹扩展速率的影响规律。结果表明:提高固溶温度和盐浴温度可降低合金的裂纹扩展 速率,固溶温度对裂纹扩展速率的作用程度大于盐浴温度的作用程度。降低时效温度和缩短时效时间也可延缓合金的 裂纹扩展速率,时效温度对裂纹扩展速率的影响大于时效时间。另外,增加保载时间可以加快合金的裂纹扩展速率, 但保载时间的影响随着时效温度的升高而减小。

关键词:FGH96 粉末高温合金;裂纹扩展速率;热处理 中图法分类号:TG146.1⁺⁵ 文献标识码:A

粉末镍基高温合金具有组织均匀细小、强度高等 优良性能,正逐渐应用于高推重比先进飞机的发动机 涡轮盘等重要部件上。但随着航空发动机设计使用要 求和推重比的不断提高,追求强度和损伤容限性能的 平衡发展,因此,对合金裂纹扩展行为的研究是合金 安全使用和进一步改进的基础。国内外学者^[1-3]都从不 同角度对粉末高温合金材料的裂纹扩展速率进行过研 究,并得出一些有益的结果。第一代 FGH95 粉末高温 合金中 y[′]相尺寸较大,而适当降低强度的损伤容限型 第二代 FGH96 粉末高温合金中 y[′]相尺寸较小,一般为 100-200 nm。强化相 y[′]相细小均匀分布在基体中可以改 善合金的抗裂纹扩展能力。

但裂纹扩展速率的影响因素很多,诸如合金的组 织、载荷类型、服役温度及使用环境等。FGH95 合金 有关疲劳保载时间和固溶处理对其高温裂纹扩展速率 的影响已有报道^[4],而对 FGH96 合金的高温裂纹扩展 速率的研究不多。因此,本研究通过改变 FGH96 合金 热处理制度得到不同的显微组织,着重分析盐浴温 度、固溶处理和时效处理对合金裂纹扩展速率的影响 规律。

1 实 验

FGH96 合金由热等静压+包套锻造(HIP+F)工艺

文章编号:1002-185X(2010)01-0157-05

制得,其化学成分见表1。

裂纹扩展速率试验在高温裂纹扩展试验机上进 行,标准紧凑拉伸试样形状及尺寸如图1所示。

试验温度 650 ,加载方式为梯形波(15-5-15 s 和 15-90-15 s),最大载荷为 565 kN,载荷比为 0。采 用直流电位法测量裂纹长度。用单试样多点法对电位 变化与裂纹长度进行标定。

热处理制度列于表 2。主要通过盐浴温度、固溶

入会的化学式八

衣! 古壶的化子成力										
Table 1	Che	emica	l con	npos	ition	of tl	he tes	ted all	oy (a)%)
Element	С	Cr	Мо	W	Al	Ti	Co	В	Nb	Ni
Content	0.03	16.0	4.0	4.0	2.1	3.7	13.0	0.015	0.7	Bal.



图 1 CT 裂纹扩展速率标准试样

Fig.1 Compact tension specimen for crack propagation rate test

收稿日期:2009-01-20

基金项目:国家自然科学基金资助项目(50771011)

作者简介:王 璞,女,1982年生,博士生,北京科技大学材料学院高温材料及应用研究室,北京 100083,电话:010-62332884, E-mail: wangpu8212@yahoo.com.cn

表 2 FGH96 合金的热处理制度

Т	able 2	le 2 Different heat treatments of FGH96 alloy					
No.		Heat treatment					
1		1150	, 2 h+540	SB+760	, 18 h AC		
2		1150	, 2 h+580	SB+760	, 18 h AC		
3	1160	, 2 h+6	600 +760	SB, 16 h	FC to 550	AC	
4	1150	, 2 h+e	600 +760	SB, 16 h	FC to 550	AC	
5		1160	, 2 h+540	SB+760	, 8 h AC		
6		1160	, 2 h+540	SB+760	, 16 h AC		
7		1160	, 2 h+540	SB+800	, 8 h AC		

Note: SB: salt bath; AC: air cooling; FC: furnace cooling

温度、时效温度和时效时间及保载时间对裂纹扩展速 率影响来研究显微组织与裂纹扩展速率之间关系。

2 结果与讨论

2.1 盐浴温度的影响

图 2 为不同盐浴温度的裂纹扩展速率曲线。由图 2a 可见,孕育期不明显,且随应力强度因子增大,裂纹扩 展速率稳步增加直至断裂。盐浴温度为 540 的裂纹扩 展速率明显高于 580 的裂纹扩展速率。前者的应力强 度因子变化范围小于后者,分别为 17 和 44 MPa·m^{1/2}。 在外加载荷相同时,540 盐浴试样的裂纹萌生期较长 (见图 2b),但裂纹一旦萌生后扩展迅速,整个断裂寿命 较短,说明材料抗裂纹萌生的能力较好而抗裂纹扩展的 能力较差,而 580 盐浴试样的裂纹萌生期较短而整个 断裂寿命较长,表明材料抗裂纹扩展能力较好。



图 2 盐浴温度对裂纹扩展速率的影响



2.2 固溶温度的影响

图 3 为固溶温度对裂纹扩展速率的影响。可见, 随着固溶温度的升高,FGH96 合金的裂纹扩展速率降 低(图 3a),且裂纹扩展速率曲线有比较明显的孕育 期,当应力强度因子达到 40 MPa·m^{1/2}以后裂纹扩展进 入稳态扩展区直至断裂。固溶温度升高对应的应力强 度因子范围增大,1160 ,2h和1150 ,2h固溶 温度对应的应力强度因子范围分别为 140 和 80 MPa·m^{1/2}。固溶温度升高后对应试样的裂纹长度明显 增加(见图 3b),且1160 ,2h固溶温度的断裂周次的6倍。由此 可见,提高固溶温度可明显降低合金的裂纹扩展速率。



Fig.3 Effect of solid solution temperature on the crack growth rates (a) and Δa -N curve (b)

2.3 时效温度和保载时间的影响

图 4 为时效温度对裂纹扩展速率的影响。可见, 不同保载时间及不同时效温度的裂纹扩展速率曲线存 在着明显的孕育期(图 4a);提高时效温度,加速合金 的裂纹扩展速率,并增加对应的应力强度因子范围。同 时,时效温度升高可增加试样的裂纹长度和断裂周次。

同时,保载时间对裂纹扩展速率也有一定的影响。 不同时效温度下,保载90s的裂纹扩展速率高于保载 5 s的裂纹扩展速率。800 时效8h保载5s和760 时效8h保载90s的裂纹长度与周期关系变化几乎 一致,且裂纹扩展速率曲线变化不大。

- 式, 五农头) "很是十国场交化十八
- 2.4 时效时间和保载时间的影响

图 5 为时效时间对裂纹扩展速率的影响。可见,



图 4 时效温度对裂纹扩展速率的影响





Fig.5 Effect of aging time on the crack growth rates (a) and Δa -N curve (b)

当应力强度因子小于 85 MPa·m^{1/2}时,在 760 时效 8 和 16 h 的裂纹扩展速率曲线几乎一致;当应力强度因 子大于 85 MPa·m^{1/2}后,两曲线的区别稍微增加。而 760 时效 8 和 16 h 保载 90 s 的裂纹扩展速率曲线也 较接近。可见,在一定时效温度下,增加时效时间对 合金的裂纹扩展速率变化不明显。另外,增加时效时 间对应力强度因子范围和试样的断裂长度的改变不 大。同样,在一定时效温度下增加时效时间,保载90 s 的裂纹扩展速率高于保载5s的裂纹扩展速率。

3 讨 论

为了对比相同应力强度因子下各种影响因素对裂 纹扩展速率的影响程度,定义裂纹扩展速率增加倍数 为同一条件下裂纹扩展速率的比值,通过比较该比值 的大小,分析各种影响因素对裂纹扩展速率的贡献程 度。表 3 为稳态扩展区当 Δ*K*=60 MPa·m^{1/2}时不同热处 理 FGH96 合金的裂纹扩展速率及对应的增加倍数。

对比表 3 中的裂纹扩展速率增加倍数可知,不同 固溶温度的影响比值最大为 6.81,而盐浴温度的比值 为 3.19。由此可见,在本试验条件下,固溶温度对裂 纹扩展速率的影响最明显,而盐浴温度对其也有较大 的影响。时效温度和时效时间的平均裂纹扩展速率增 加倍数分别为 2.91 和 1.45,说明时效温度对裂纹扩展 速率的影响大于时效时间,而两者的影响程度低于固 溶温度和盐浴温度。因此,可以通过合理调整热处理 制度来降低合金的裂纹扩展速率。另外,保载时间对 裂纹扩展速率也有一定的影响,在本试验条件下 FGH96 合金保载 90 s的试样裂纹扩展速率一般高于保 载 5 s 的裂纹扩展速率。在保载过程中伴随蠕变和氧 化作用,并增加裂纹扩展速率。但随着时效温度的升 高,保载时间的影响逐渐变小。

表 3 Δ*K*=60 MPa·m^{1/2}时不同热处理 FGH196 合金 的裂纹扩展速率及对应的增加倍数值

Table 3 The crack growth date and corresponding increasing multiples at ΔK =60 MPa·m^{1/2} after different heat treatments

Effect factor	Heat treatment	da/dN	Increasing	
Salt bath	540	$\frac{13.52 \times 10^{-2}}{10^{-2}}$	3 19	
temperature	590	15.52×10^{-2}	5.17	
temperature	380	4.23×10	6.01	
Solid solution	1150 , 2 h	29.83×10 ⁻³	6.81	
temperature	1160 , 2 h	4.38×10 ⁻³		
Aging	800 , 8 h-90 s	7.58×10 ⁻²	2.69	
temperature	760 , 8 h-90 s	2.82×10 ⁻²		
	800 , 8 h-5 s	22.82×10 ⁻³	3.14	
	760 , 8 h-5 s	7.26×10 ⁻³		
Aging time	760 , 16 h-90 s	4.66×10 ⁻²	1.65	
	760 , 8 h-90 s	2.82×10 ⁻²		
	760 , 16 h-5 s	8.85×10 ⁻³	1.22	
	760 , 8 h-5 s	7.26×10 ⁻³		
Holding time	760 , 8 h-90 s	28.22×10-3	3.89	
	760 , 8 h-5 s	7.26×10 ⁻³		
	800 , 8 h-90 s	7.58×10 ⁻²	3.33	
	800 , 8 h-5 s	2.28×10 ⁻²		

观察不同固溶温度下 FGH96 合金裂纹扩展前期 的宏观断口形貌(图 6)发现,主要以脆性沿晶断裂 为主,并有少量撕裂岭和二次裂纹,增加固溶温度可 增大晶粒尺寸^[5],降低环境对晶界的有害作用。从图 6 中可间接看出,提高固溶温度 10 ,晶粒有长大趋势, 因此,不同固溶温度下裂纹扩展速率的明显差异可能 源于晶粒度大小的不同。

图 7 为不同盐浴温度下 FGH96 合金的 y[′]相析出特 征。可见,580 盐浴的 y[′]相尺寸大于 540 盐浴的 y[′]



图 6 不同固溶温度下裂纹扩展前期的断口形貌

Fig.6 Fractographs after different solution temperatures 1160 (a) and 1150 (b) at early stage of crack growth



图 7 不同盐浴温度的显微组织

Fig.7 Microstructures after salt-bath temperature: (a) 540 and (b) 580

相尺寸。研究表明^[6],随着冷却速率的降低,y′相体积 分数增加,析出密度降低,蠕变和抗断裂性能下降^[7]。 较慢的冷却速率有利于冷却过程中y′相的长大,使位 错绕过沉淀相,导致弯曲滑移,产生均匀切变,降低 了裂纹扩展速率,从而可以更好地容纳疲劳损伤^[8,9]。 因此,提高盐浴温度相当于降低冷却速率,y′相尺寸 增大,降低了裂纹扩展速率,材料的抗拉强度随冷却 速率的降低而下降^[6]。可以推断,y′相尺寸大小将存在 一个最佳范围以平衡裂纹扩展速率与强度之间的关 系。如何通过合理地控制冷却速率获得较好的抗裂纹 扩展能力和综合性能还需进一步研究。

另外,随着时效温度从 760 增加到 800 时, 显微组织中细小三次 y^{*}相尺寸和数量的变化并不明 显,但晶界碳化物的析出量增加(如图 8 所示),却加 速了 FGH96 合金的裂纹扩展速率。另外,在一定时效 温度下,随着时效时间的延长,三次细小 y^{*}相析出数 量增加^[7],但由于其体积分数较小,所以三次 y^{*}相数 量变化对裂纹扩展速率的影响不大。对比发现,时效 温度对 FGH96 合金的裂纹扩展速率的影响大于时效 时间。

由上述分析可以得出,不同的热处理制度主要影 响 FGH96 合金的晶粒度和 y⁻析出相的大小和数量。 基体晶粒尺寸增大,二次 y⁻相数量增加且尺寸增大、 形状趋于田字形,有利于降低裂纹扩展速率。因此应 该合理地调整热处理制度,尽管强度可能有所降低, 但达到强度和裂纹扩展速率的最佳性能配合也是高温 合金强韧化的一个方面。



- 图 8 不同时效温度下保温 8 h FGH96 合金的显微组织
- Fig.8 Microstructures of FGH96 alloys at different aging temperatures: (a) 760 and (b) 800

第1期

4 结 论

 1)提高固溶温度和盐浴温度可降低 FGH96 合金 的裂纹扩展速率,其固溶温度对裂纹扩展速率的作用 程度大于盐浴温度。

2)降低时效温度和缩短时效时间也可延缓合金
 的裂纹扩展速率,但时效温度对裂纹扩展速率的影响
 大于时效时间的影响。

3) 增加保载时间可加速合金的裂纹扩展速率,但
 保载时间的影响随着时效温度的升高而减小。

参考文献 References

- Telesman J, Kantzos P, Gayda J et al. Superalloys 2004[C]. Champion: The TMS High Temperature Alloys Committee, 2004: 215
- John Schirra J, Paul Reynolds L. Superalloys 2004[C]. Champion: The TMS High Temperature Alloys Committee, 2004: 341

- [3] Zhang Ying(张 莹), Zhang Yiwen(张义文), Tao Yu(陶 宇).
 Journal of Iron and Steel Research(钢铁研究学报)[J], 2006, 18:58
- [4] Li Xiao(李 晓), Guo Weimin(国为民), Dong Jianxin(董建新), et al. Acta Metallurgica Sinica(金属学报)[J], 2001, 37(5): 1059
- [5] Guo Weimin(国为民), Dong Jianxin(董建新), Wu Jiantao(吴 剑涛) et al. Journal of Iron and Steel Research(钢铁研究学 报)[J], 2005(1): 59
- [6] Jian Mao, Keh-Minn Chang, Wanhong Yang et al. Materials Science and Engineering[J], 2002, A332: 318
- [7] Bhowal P R, Wright E F, Raymond E L. Metallurgical Transaction A[J], 1990, (21): 1709
- [8] Bussac A D E et al. Fatigue Fracture Engineering Mater Structure[J], 1993(16): 861
- [9] Aghaie-Khafri M, Hajjavady M. Materials Science and Engineering A[J], 2008, 487: 388

Influence of Heat Treatments on Crack Propagation Rates of FGH96 P/M Superalloys

Wang Pu¹, Dong Jianxin¹, ZhangYiwen², Xie Xishan¹

(1. University of Science and Technology Beijing, Beijing 100083, China)

(2. Central Iron and Steel Research Institute, Beijing 100081, China)

Abstract: Crack propagation rates of FGH96 P/M superalloys with different heat treatments were tested and compared under fatigue/creep interaction at 650 in air. Influence of heat treatments on the crack propagation rates of FGH96 P/M superalloys was investigated. The results indicate that the crack propagation rates were decreased when increasing the solid solution temperature or salt bath temperature; the effect of solid solution temperature was greater than that of salt bath temperature. Lower aging temperature and shorter aging time also delayed the crack propagation rates; the effect of the aging temperature was greater than that of the aging time. In addition, the crack propagation rates were increased with the dwelling time prolonging, and its effect decreased with the aging temperature increasing. **Key words:** FGH96 PM superalloy; crack propagation rate; heat treatment

Corresponding author: Wang Pu, Candidate for Ph. D., High Temperature Materials Research Group, University of Science and Technology Beijing, Beijing 100083, P. R. China, Tel: 0086-10-62332884, E-mail: wangpu8212@yahoo.com.cn