NiCrAl/Ni₃Al微叠层材料的断裂韧度测算

(1 河南工业大学,郑州 450007)

(2 哈尔滨工业大学复合材料研究所,哈尔滨 150001)

文 摘 利用电子束物理气相沉积技术 (EB - PVD)制备了 NiCrA1/Ni_sA1微叠层复合材料。建立了具有 中心穿透裂纹有限宽 NiCrA1叠层的 型裂纹扩展模型,推导出它的断裂韧度表达式,并利用带预制裂纹的 Ni-CrA1/Ni_sA1叠层试样的四点弯曲断裂数据,估算出 NiCrA1的断裂韧度,叠层后增强 Ni_sA1单体的断裂抗力。实 验结果表明,制备态 NiCrA1/Ni_sA1微叠层复合材料试样的拉伸断口呈现出裂纹扩展和裂纹瞬断两个区域;随着 温度的升高,塑性增加。

关键词 电子束物理气相沉积,微叠层复合材料,断裂韧度

Measurement and Calculation for Fracture Toughness of NiCrA1/Ni₃ A1Microlaminates

Guan ChunlongZuo HongsenQ i YingM a L i(1 Henan University of Technology, Zhengzhou 450007)(2 Center for Composite Materials, Harbin Institute of Technology, Harbin 150001)

Abstract NiCrAl/Ni_bAlmicrolam inated composites were fabricated by electron beam physical vapor deposition (EB - PVD). Crack expanding model of NiCrAl layer with penetrating center crack was established and fracture formula was given Utilizing the test data of four points bending specimens of microlam inates with pre-crack, fracture toughness of NiCrAl layer was estimated Upon laminating, the resistance to fracture of monomer Ni_bAl is increased The results show that there are two fields where the crack propagation and rupture take place in tension fractures of NiCrAl/Ni_bAlmicrolam inate, and that ductility is enhanced with increasing temperature.

Key words EB - PVD, Microlaminated composites, Fracture toughness

1 引言

微叠层复合材料是将两种以上具有不同的物理、 化学性能的材料按一定的层间距及层厚比交互重叠 形成的多层材料,材料组分可以是金属、金属间化合 物、聚合物或陶瓷^[1~2]。层间距小及多界面效应使微 叠层材料在性能上优于相应的单体材料,特别是应用 于航空航天领域的微叠层金属/金属间化合物具有更 为优异的高温韧性、抗蠕变能力、低温断裂强度、断裂 韧度、热循环过程中的抗氧化性、较高温度时的微结 构热力学稳定性^[3~5]。这些特点使微叠层材料受到 高度重视,现已成为世界各国的研究热点。由于 Ni, Al金属间化合物具有较高的高温强度,良好的热、化 学稳定性,是极具开发价值的高温结构材料且具有很好的应用前景。但是,Ni,Al的低温脆性及难成型性大大限制了其使用范围。通过加入韧性的镍合金,形成金属和金属间化合物按一定的层间距交互重叠的微叠层复合材料有望改善Ni,Al金属间化合物的脆性和断裂韧度。

微叠层材料大多采用磁控溅射方法制备,其主要 缺点是沉积速率低并且难以获得大尺寸的叠层材料, 同时,由于溅射出的原子团具有较大的能量,使各层 之间的扩散、混合作用加剧,不利于获得界面清晰、明 锐的叠层材料^[6~7]。近年来,电子束物理气相沉积技 术 (EB - PVD)具有工艺参数易于选择、可以精确控

作者简介:关春龙,1973年出生,副教授,主要从事金属材料及复合材料的研究。E-mail.gcl_hit@haut edu cn

宇航材料工艺 2008年 第 4期

收稿日期:2008-01-08

基金项目:河南省教育厅自然科学基金(2008B430004)

制层厚和均匀性、沉积速率高、能够制备大尺寸多层 材料等优点,在制备叠层复合材料方面最具有前 景^[8~9]。本文着重考察了以 EB - PVD工艺制备的 NiCrA1/Ni₈AI叠层材料的微观组织和力学性能,建立 了 NiCrA1层的断裂韧度预报模型,为实现叠层材料 的性能优化提供了参考。

2 实验

2.1 微叠层材料的制备

为获得 NiCrA1/NigA1叠层材料,选取了相应的金属靶材,其名义成分(质量分数%)为 21.4Cr,5.1A1 余量 Ni/0.74Cr,22.5A1,0.24Fe,0.86Si,0.99Ti,余 量 Ni,全部采用真空熔炼方法制成。

图 1为 EB - PVD设备的示意图。六个电子枪(I - VI)安装在两个电子枪室中,每个电子枪的最大功 率为 60 kW。其中,电子枪 II~V用于材料的蒸发,I 和 VI用于预热基板。在可绕垂直轴旋转的支架上安 装 800 mm 的不锈钢基板。所用蒸发源材料为 100 mm ×500 mm 的 NiCrAI和 Ni₆AI锭子,制备 Ni-CrAI /Ni₆AI叠层材料的工艺过程如下:首先以电子 枪 印 VI对基板进行预热,温度达到 800 。蒸发沉 积过程中的真空度为 60~100 mPa。为防止叠层材 料同基板之间发生粘结,并使之易于从基板上剥离, 需要在蒸发叠层材料之前在基板表面蒸发一层抗粘 结物质 CaF₂,厚度 5~10 µm。然后交互蒸发 NiCrAI

结初质 Car₂,厚度 5~10 μm。然后交互蒸发 NEAT
 和 Ni_sA1锭子,形成 NiCA1和 Ni_sA1层厚相同、总厚
 度为 0.2 mm的 NiCA1/Ni_sA1叠层材料,层间距为 0.
 5 μm,最后将该叠层材料从基板上剥离下来。NiCA1
 和 Ni_sA1的蒸发速率分别控制为 2和 5 μm /min。



图 1 EB - PVD装置示意图

Fig 1 Schematic drawing of EB - PVD equipment 1—真空室; 2—垂直支架; 3—旋转基板; 4a,4b—电子枪室; 5—CaF₂ 锭子,6—储备锭子; 7—NiCrA1锭子; 8—Ni₃A1锭子; I~VI-电子枪。

2.2 微观组织分析及力学性能测定

将沉积后的的叠层材料制备成拉伸试样,测试其 在室温、500、600和 700 的拉伸性能。试样的拉伸 性能试验在 NSTRON - 5569型万能实验机上进行, 宇航材料工艺 2008年 第4期 加载速率为 0.05 mm/min。四点弯曲试验在 MTS试 验机进行。为减少实验误差,对每种样品均进行 5次 拉伸试验,取其平均值作为最终结果;采用扫描电镜 对拉伸试样断口形貌进行观察。

2.3 NICrAI断裂模型建立

微叠层试样表面裂纹问题简化为具有中心穿透 裂纹的有限宽度叠层 I型裂纹扩展问题。图 2中 *H* 为复合梁中性层到 Ni_bAl表面的距离; <u>4、</u><u>6</u>分别为 Ni_bAl和 NiCrAl的层厚^[10], <u>b</u>为试样宽度, 2c为裂纹 长度。



图 2 含表面裂纹 N ICrA 1/N kA 1微叠层材料的断裂模型 Fig 2 Fracture model with surface crack of N ICrA 1/N kA 1 m icro lam in a te

有限宽板穿透裂纹的裂纹尖端应力场的应力强 度因子表达式为^[11]:

$$K = \sqrt{c f(2c/b)} \tag{1}$$

式中,函数 *f*(2*c/b*)是考虑有限宽板两侧由于解除位 移约束而使裂纹尖端的应力场强度因子提高的修正 系数。式 (1)可以进一步修正为⁽¹²⁾:

$$K = \sqrt{c} \sqrt{\sec(c/b)} F \qquad (2)$$

$$F = 1 - 0 25 (c/b)^{2} + 0 06 (c/b)^{4}$$
(3)

简化模型确定叠层的断裂韧度 K₀的关键是求 解断裂时名义拉伸应力 _f。将 NiCrA1/Ni_kA1叠层试 样简化为复合梁模型, Ni_kA1和 NiCrA1弯曲正应力 为:

$$x^{(1)} = E_1 \left(x^0 + zk_x \right)$$
 (4)

$$x_{x}^{(2)} = E_2 \left(\begin{array}{c} 0 \\ x \end{array} + zk_x \right)$$
 (5)

其中

(

$$bE_{1} t_{1}^{-} [(,) + (,)]$$

$$,) = 1 - \frac{3}{2} \left[1 + \frac{(+1)}{1+} \right] + \frac{3}{4} \left[1 + \frac{(+1)}{1+} \right]^{2}$$

$$(7)$$

ЗМ

式中, E_1 、 E_2 分别为 Ni_bAl和 NiCrAl的弹性模量 \int_{x}^{0} 为 x方向正应变, $= \frac{1}{2}/t_1$, $= E_2/E_1$, 四点纯机械弯 曲条件下, NiCrAl层厚为 0.5 µm,因此其拉伸应力为:

(6)

$$_{x}^{2} = \frac{3PLE_{2}(t_{1} + t_{2} - H)}{bE_{1}t_{1}^{3}[((,) + ((,))]]}$$
(8)

²在断裂时即为中心穿透裂纹的有限宽度 NICrA1

叠层 /型裂纹扩展模型的名义断裂拉伸应力, L为支 撑点到载荷的距离, 由(2)、(3)式可得到 NiCrAl的 断裂韧度为:

$$K_{c} = \frac{3PLE_{2}(t_{1} + t_{2} - H)}{bE_{1}t_{1}^{3}[(,) + (,)]} \cdot \sqrt{c} \cdot \sqrt{\sec((c/b)[1 - 0.25(c/b)^{2} + 0.06(c/b)^{4}]}$$
(9)

3 结果和分析

3.1 拉伸性能

图 3给出了制备态 NiCrA1/Ni_sA1微叠层试样在 不同温度下的拉伸性能。由图可知,制备态材料拉伸 强度和屈服强度随温度的升高逐渐下降,当温度超过 500 后,材料塑性开始增加。





图 4为制备态微叠层试样在不同温度下的 SEM 拉伸断口形貌。可以看出材料在室温和高温时全部 呈现出明显形貌不同的两个断裂区域:裂纹扩展区 (即韧性区)和裂纹瞬断区(即脆性区域)。当温度小 于 500 ,断口呈现明显的柱状晶,为明显脆性断裂, 这是由于基片的温度较低,材料的蒸发速率高,当基 片的表面具有一定的粗糙度时,蒸气原子遇到某些突 出部位会优先形核,同时沉积的合金原子迁移率比较 低导致了沉积到基板上的原子会沿一定的方向优先 生长,从而形成柱状晶结构;当温度高于 500 ,断口 中存在着少量的不同大小和深浅的韧窝,开始呈现出 韧性断裂特征。这些韧窝的形成主要原因是层界面 的存在使裂纹尖端钝化。当裂纹产生并扩展到界面 时,由于界面弹性模量相对较大,裂纹扩展受阻,导致 裂纹尖端钝化,而沿着靠近层界面和晶界所需能量较 小的方向扩展,随着载荷和位移的增加,整个晶粒被 拔出,微观上也表现为脆性断裂和部分的韧性断裂, 这与图 2中材料性能变化规律相符。





图 4 微层材料在不同温度下的拉伸 SEM断口 Fig 4 Tensile fractures of microlam inates

at different temperatures

3.2 断裂模型验证

根据对叠层试样四点弯曲断裂试验结果,可以得 到不同试样的断裂载荷 *P*,再将它们代入(9)式分别 确定 NiCiA I的断裂韧度,见表 1。

表 1 NiCrAl叠层的断裂模型参数及断裂韧度	
--------------------------	--

试样	E_1 / GPa	t_1 / μ_m	E_2 / GPa	$t_2 /\mu m$	<i>b/</i> mm	L/mm	<i>P</i> /N	c∕µm	$K_{\rm c}$ /MPa·m ^{1/2}
1	0. 42	0.5	2 12	0.5	25. 2	30. 0	65	64	31. 5
2	0. 41	0.5	2.10	0.5	25. 1	30. 0	67	78	31. 7
3	0. 41	0.5	2 13	0.5	25.4	30. 0	68	85	28. 3
4	0.42	0.5	2.12	0.5	25. 1	30. 0	65	89	25. 4
5	0.42	0. 5	2.12	0.5	25.4	30. 0	69	80	26. 1
平均值	0.42	0.5	2.12	0.5	25. 2	30. 0	66.8	79. 2	28. 6

— 16 —

宇航材料工艺 2008年 第4期

© 1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

通过对文献 [13]和表 1中的数据比较,NiCrA1 的断裂韧度比 Ni_sA1断裂韧度高,叠层后将增强 Ni_s A1单体的抗断性能。此外还发现裂纹体尺寸 *c*越 小,断裂所需的名义应力越大。

4 结论

估算出 NiCrAI的断裂韧度,叠层后增强 Ni_sAI单体的抗断性能。裂纹体尺寸 *c*越小,断裂所需的名义应力越大。制备态 NiCrAI/Ni_sAI微叠层复合材料试样的拉伸断口呈现出裂纹扩展区(韧性区)和裂纹瞬断区(脆性区)两个区域,随着温度的升高,塑性增加。制备态 NiCrAI/Ni_sAI在 500 以下的拉伸断口中有柱状晶形成,表现出沿晶脆性断裂; 600 和700 时的拉伸断口呈现韧度断裂特征。

参考文献

1 马培燕,傅正义.微叠层结构材料的研究现状.材料科
 学与工程,2002;20(4):589~593

2 Wolfe D E, Singh J. Synthesis and characterization of multiplayer materials and TiC/TiB2 coatings deposited by ion beam assisted, electron beam-physical vapor deposition (EB-PVD). Surf & Coat Tech , 2003; 165: $8 \sim 25$

3 陈燕俊,周世平,杨富陶.层叠复合材料加工技术进 展.材料科学与工程,2002;20(1):140~142

4 XuW H, Meng X K et al The synthesis and mechanical property evaluation of Ni/Ni₅ Al microlaminates Mater Lett , 2000; 46(5): 303 ~ 308 5 Van Heerden D, Gavens A J et al Evaluation of vapor deposited Nb/Nb₅ Si₅ microlaminates Mater Sci & Eng , 1999; $A261(1 \sim 2): 212 \sim 216$

6 XuW H, Meng X K, Yuan C S et al The synthesis and mechanical property evaluation of $Ni/Ni_5Almicrolaminates$ Mater Lett, 2000; 46: 303 ~ 308

7 Banerjee R, Thompson GB, Anderson PM et al Sputter deposited nanocrystalline Ni-25A1 alloy thin films and Ni/Ni₅ Almultilayers Thin Solid films, 2003; 424: 93 ~ 98

8 Singh J, Wolfe D E Nano and macro-structured component fabrication by EB-PVD. J. Mater Sci , 2005; $40(1): 1 \sim 26$

9 Movchan B A. EB-PVD technology in the gasturbine industry: present and future JOM, 1996; 48: 98 ~ 102

10 关春龙,徐三魁,祁颖. 热处理对 NiCrA1/Ni3A1微叠 层材料力学性能影响. 航空材料学报, 2007; 27(4): 46~49 11 Isida M. On the tension of a strip with a central ellipti-

cal hole Trans Jap. Soc. Mech Eng , 1955; 21: 132 ~ 146

12 Feddersen C E Discussion of plane-strain crack toughness testing of metallic materials Current status of plane strain crack toughness testing of high-strength metallic materials ASTM STP 410. ASTM International, West Conshohocken, PA, 1967: 77 ~ 79

13 李运菊. Ni_sAl的显微组织与力学性能研究. 西安理 工大学硕士论文, 2002

(编辑 任涛)

宇航材料工艺 2008年 第4期