# EB-PVD工艺制备 Ti/TiAI超薄多层复合 材料的微观结构与性能研究

马 李, 孙 跃, 赫晓东

(哈尔滨工业大学复合材料与结构研究所,哈尔滨 150080)

摘要:利用大功率电子束物理气相沉积 (EB-PVD)技术制备了 Ti和 Ti48a% A l交替蒸发沉积形成的金属 /金属间 化合物型多层材料薄箔。研究了靶基距、微观结构参数及试样在制备材料的选取位置对其性能的影响,考察了 Ti/ TiA 微叠层材料在不同温度下的拉伸性能,结果表明材料的室温脆性得到了明显改善,高温下由于金属间化合物 层的反常强化作用,使材料在 500~ 800C之间的性能较为理想。

TiA I系金属间化合物由于其具有相当低的密度、高的高温强度和蠕变抗力等独特性能而受到人们的广泛重视,特别是以 TisA 1为基的  $\alpha_2$  型合金和以 TiA 1为基的 Y型合金已成为极具潜力的航空航天高温结构减重材料,大有取代超合金的趋势,而改善TiA I系金属间化合物的室温脆性是亟待解决的一个问题<sup>[1~4]</sup>。比较好的方法是将高温金属与 TiA 系金属间化合物设计为层状结构材料,利用用高温金属作为增强相,来改善TiA I系金属间化合物的性能,如 Deve及 Odette等人研究了 Nb对 Y-TiA I的影响,其断裂抗力提高了 3%<sup>[5~7]</sup>。

超高速飞行器蒙皮用热防护系统中需要厚度在 0.1~0.3mm的薄箔材料,这些材料除了厚度很小 以减轻重量,往往具有较大的尺寸以减少连接件,如 蜂窝面板材料的尺寸为450mm×450mm左右,利用 传统的工艺制备如此之薄的大尺寸结构材料有一定 难度,而采用大功率电子束物理气相沉积(EB-PVD)工艺制备大尺寸微叠层材料(厚度定义为 100m~1mm的多层材料称为微叠层材料)既能避 免采用热轧制工艺带来的厚度大、平整度差等缺 点,又能克服磁控溅射法的沉积速率较低的不足。 本工作针对500~800℃的中温区范围,选用了Ti A1金属间化合物为研究对象,利用EB-PVD工艺

收稿日期: 2006 04-05, 修订日期: 2006 05-15 基金项目:新世纪优秀人才支持计划资助项目(NCET 2004) 作者简介:马李(1974-),男,博士研究生,从事钛铝金属间 化合物热防护材料研究,(E-mail)mali2008@hitedu.cn, 制备了 Ti/TiA l微叠层材料,并对其相关性能进行 了研究。

## 1 试验方法

叠层材料采用 L5型大功率电子束物理气相沉 积设备制备。试验用的原材料为工业纯钛棒与经过 两次真空自耗电弧熔炼而成的 Tir47a% A l合金棒, 分别置于 1号及 4号坩埚中: 基片为  $\phi$  lm 的圆形不 锈钢(1Cr18N 9Ti)片,装入真空室前在乙醇与丙酮 的混合溶液中超声清洗 20m in 分离层采用 BN. 通 过分别蒸发 Ti和 TiAl靶在旋转的基片上沉积来获 得调制结构,调制比通过精确控制束流强度和沉积 时间来实现。沉积工艺参数:真空度 <  $4.6 \times 10^3$  Pa 束流强度 1~ 2A, 基板温度 700℃, 蒸发时间 90m in 冷却至室温后打开真空室从基板上剥离材料。为考 察层厚比和靶基距对材料性能的影响.采用了 450mm 和 280mm 两种靶基距进行沉积,并制备了 平均层厚比(Ti: TiAI)分别为 5 3 1 0.8的四种材 料。为了考察元素饱和蒸气压对蒸发 T iA l合金的 影响,在蒸发叠层材料之前对 Tr48A 1合金单靶进 行了蒸发沉积试验。

材料组成相用 X 射线衍射仪 (XRD)测试;采用 FEFSIRION 场发射扫描电镜的二次电子方式考察 截面特征,金相腐蚀液为 30mIH<sub>2</sub>O + 60mL30% H<sub>2</sub> O<sub>2</sub> + 10mL40% HF溶液;硬度测定采用 HV-1000型 显微硬度计;室温拉伸试验在 Zwick万能试验机上 进行;高温拉伸在 Insertron试验机上进行,加热炉为 井式电阻丝炉,采用动圈式控温器控温,其精度为 ± 5°C;拉伸试验的夹头移动速率为 0.5mm /m in,

- 2 结果与讨论
- 2.1 材料的相组成及微观结构

采用合金靶蒸发沉积材料时要考虑不同元素蒸 气压的影响。TiAl合金靶刚开始蒸发时,由于Ti 和 A I的饱和蒸气压与熔点不同, A I比 T i要先蒸发, 容易蒸发的组分在气相中的浓度要比液相中的浓度 大一些,而相对不太容易蒸发的组分在液相中的浓 度要比在气相中的浓度大一些,两种组分的蒸发程 度相差越大,造成的差异就越大。随着熔化的不断 进行,两者的蒸气压的差值不断减少,蒸发速率的差 值也不断减少,最终得到的材料成分与靶材成分存 在着差异。为解决这一问题,采用了蒸发之前在 Tr A l合金靶上放置少量 Nb片的方法, 可以获得较高 的靶材蒸发温度, Nb片本身并不蒸发, 试验前后的 质量保持不变。图 1为放置 Nb片前后的沉积相同 时间 TiA l合金的 XRD 分析,表明随着 Nb片的加 入,20分钟蒸发获得的合金相由 TA b变成了 TA l+ TiAl双相, 与靶材的成分相接近。



(a) 未加 Nb片, (b)加 Nb片 Fig 1 XRD patterns of evaporated T A l

(a) W ithout Nb, (b) W ith Nb

图 2为具有不同层厚比的 T i/T i<sup>-</sup>A l微叠层材料 的局部截面形貌, 从图可见, 材料具有明显的层状结 构, 层与层之间结合较好, 图 2b中的层间结构具有 的波纹状是由于制备中采用的不锈钢基片不平整所 致。图中深色层为 T i<sup>-</sup>A l层, 浅色层通过 EDS测试 表明为  $\alpha$ -T i 表明在蒸发沉积过程中存在着 A l元素 向 T i层的扩散。材料的层厚比(T i T i<sup>-</sup>A l)分别为 5, 3, 1, 0.84, 层间距(总厚度层数)分别为 3.75 $\mu$ m, 3.12 $\mu$ m, 3.33 $\mu$ m, 2.33 $\mu$ m。



#### 图 2 不同层厚比的 T i/T A l材料的截面形貌

Fig 2 Sectional morphology of Ti/TrAlwith different thickness ratio

(a) 5, (b) 3, (c) 1; (d) 0, 8;

#### 2.2 力学性能表征

图 3为 450mm 靶基距制备的 T i/T iA l微叠层 材料的显微硬度 HV 随层厚比和层间距的变化曲 线,从中可以看出材料微观结构参数对硬度的影响 趋势:硬度随着层间距的减小而增大,表明硬度值与 层厚也具有与多晶材料相类似的 H all-Petch 关系, 可用相界面钉扎位错的理论作出解释,此时可将层 厚度当作层内晶粒尺寸的函数<sup>[8]</sup>;此外,随着具有 硬脆特征的 T iA l相的增多,材料的硬度呈现一个 上升的趋势。唯一的一个例外是层厚比为 3.层间 距为 3.12<sup>µ</sup>m 的 2号材料,硬度不符合曲线规律是 由于工艺原因,在制备过程中 T iA l飞溅严重,导致 材料表面有很多通孔,致密性较其它三种材料差,因 此出现了硬度反常的现象。





图 4为 450mm 靶基距下考察 1号材料拉伸性 能与试样选取位置的关系曲线,可以看出拉伸模量 的重复性比较好,应变率比较分散,与中心距有关: 随着距中心距离的减少,应变率升高,距中心 220mm处的材料试样拉伸率为 5.83%,对TA1的 增韧效果比较明显;距离中心 220mm和 300mm处, 材料强度出现峰值,这是由于距离中心越近,基板的 温度越高,越利于元素的扩散,偏析缺陷小,力学性 能高;而距离中心 300mm 左右处正好处于坩埚的正 上方,靶基距最短,坩埚中熔化蒸发的气态原子垂直 入射该处基板,能量最大,此处的材料致密性较好, 因此该处性能也优于其它位置。



图 4 室温性能与中心距的关系曲线

Fig 4 Relation between property at room-temperature and center distance

为验证靶基距对材料性能的影响,考察了 450mm和 280mm靶基距制备出材料的常温拉伸性 能的典型曲线 (如图 5)。从 σ-ε曲线的对比及试验 获得的结果可以得出结论:两条曲线都具有明显的 塑性变形特征段,曲线 1具有明显的台阶,表明界面 层能够起到偏折裂纹的作用,但主应力峰后的次应 力峰较少,峰值不高,说明界面偏折裂纹的能力不 强;而曲线 2的再拉伸过程中应力突变很小,整个曲 线光滑,表明界面结合性较前者有了提高,可以认为 在微观结构参数相同的情况下, 280mm靶基距制备 材料的强度优于 450mm靶基距制备材料的强度,其



图 5 不同靶基距制备材料的拉伸曲线 Fig. 5 Tensile curve of sample prepared with

varied target substrate distance

最大强度达到 850M Pa以上,强度提高了 70%,弹性 模量也有了明显改善,而对断裂延伸率的改善不是 很明显。

图 6为 280mm 靶基距制备的 4号材料的高温 拉伸 σ-ε曲线,从该曲线从这个曲线上可以看出,随 着温度的升高,多层材料的弹性模量、屈服强度及最 大强度逐渐降低,而塑性升高。与室温拉伸曲线相 比,塑性变形阶段变长,同时在曲线上具有多个峰值 点. 两个峰值之间连线的斜率随着应变的加大而减 小、随着温度的增加变化的趋势和幅度都加大。根 据材料力学理论可知:材料表层和内层应力分布不 同, 表层所受到的拉应力最大, 因此会首先发生屈服 和断裂。裂纹通过多层材料特有的桥接方式逐渐扩 展到内部,同时脆性的 TAI 层为了能同 Ti层协调变 形,只有通过不断的发生断裂和形成张口位移,剩下 的 T i层通过应变强化, 使载荷逐渐恢复, 然后再出 现 T i 层的断裂和曲线的再次下降,如此反复,造成 拉伸曲线的不规则锯齿形状,由于有效载荷面积的 减少,而Ti层的应变强化不足以弥补Ti层断裂造 成的强度的损失,所以拉伸曲线呈现一个下降的趋 势,最终导致材料的失效。

![](_page_2_Figure_11.jpeg)

Fig. 6 Stress-strain curve at different temperature of No 4 sample

表 1给出了不同温度下 Ti/TiA l微叠层材料的 拉伸性能。与室温拉伸试验结果相比, 断裂延伸率 随着温度的升高而持续的提高; 弹性模量与原子间 作用力有关, 当温度升高时, 原子间距增大导致了模 量的降低, 900℃时的模量反常升高可能受到生成 脆性氧化物的影响; 500~ 800℃之间时, TA l的反常 强化使得模量和强度的降低幅度很小; 超过 800℃ 时, 模量和强度降低幅度很大, 其原因包括: (1)该 温度下拉伸时, T i层颈缩到一定程度, 层内出现孔 洞, 并聚集长大, 促使在地应力下断裂; (2)高温下 Ti的氧化性严重, 导致了其强度降低的速度加快, 而 Ti层的软化和 TiAl层高温下塑性变形能力的提 高弥补了因氧化引起的脆性影响,因此断裂延伸率 还是很高。

#### 表 1 T i/T iA l微叠层材料在不同温度下的拉伸性能

Table 1 Tensile properties of Ti/TiAlmicrolaminates at different temperature

| Tensile temperatu re/C | E/GPa | UTSM Pa | ε/%   |
|------------------------|-------|---------|-------|
| Room-temperature       | 109.3 | 828     | 2 18  |
| 500                    | 53.3  | 649     | 9 16  |
| 600                    | 44.7  | 510     | 15 97 |
| 700                    | 13.8  | 356     | 15 24 |
| 800                    | 1.51  | 105     | 21 33 |
| 900                    | 3 4   | 86      | 47.85 |

## 3 结 论

(1)通过控制工艺参数,采用 EB-PVD 双靶蒸 发沉积技术制备出了符合要求的具有一定层厚比和 层数的大尺寸 Ti/TiA1微叠层材料,制备中加入 Nb 片可在一定程度上减少 TiA1饱和蒸气压不同带来 的成分影响。

(2)制备材料的硬度随着层间距的减少和 T iA1 层厚的增加而提高

(3)试样宏观性能与其在制备材料上的选取位 置有关,受基板温度和靶基距的影响较大,随着靶基 距的降低,材料性能获得一定的提高。

(4) T i/T iA l微叠层材料对改善 T A l室温脆性 具有明显的作用, 500~ 800℃之间由于受到 T A l的 反常强化作用,模量降低幅度不大,但超过 800℃的 高温强度很低,与 T i层的高温变形和氧化有关,还 要在工艺方面进行改进。

#### 参考文献:

- SGHAL S, THOMASM, COURET A. Structural transformations activated during the formation of the lamellarm reconstructure of TAl albys [J]. Intermetallics 2005, 13 (9): 1008-1013
- [2] PARDArV. Behaviour of dislocations in TAl in term etallics
   [J]. Materials Science and Engineering(A), 2004, 387
   389, 977-980
- [3] JN Y S, WOO N S. Investigation of α<sub>2</sub> /Y phase transformation mechanism under the interaction of dislocation with km ellar interface in primary creep of lamellar TA l albys
  [J]. Materials Science and Engineering(A), 2002, 329-331: 898-905.
- [4] JOHNSON D R, NU IH, MUTO S M icrostructural development during directional solid ification of α-seeded TA1 alloys[J]. A cta M ater, 2006, 54(4): 1077-1085.
- [5] DEVE H E, EVANS A G, ODETTE G R Ductile reinforcement tughening and gammar TA1 effects of debonding and ductility [J]. ActaMetallMater, 1990, 38(8): 1491 1502
- [6] ODETTE G R, CHAO B L. Ductile phase toughening mechanisms in a TAFTNb laminate composite[J]. Acta MetallMater, 1992, 40(9): 2381-2389.
- [7] CAO H C, DALGLE ISH B J A test procedure for characterizing the tughening of brittle in term etallics by ductile reinforcements[J]. A cta M etall, 1989, 37 (11): 2969 – 2977
- [8] CAMMARATA R C, SCH IES NGER T E. Nanoindentation study of ther mechanical properties of copper-nickel multilayered th in films[J]. Appl Phys Lett 1990, 56(19): 1862-1864.

# M icrostructure and M echanical Properties of T i/T iA l Multi-layered Composite Prepared by EB-PVD

#### MA Lį SUN Yue, HE Xiao-dong

(Center for Composite Materials and Structure, Harbin Institute of Technobgy, Harbin 150001, China)

Abstract A multi-byered metal/intermetallic thin sheet consisting of T i and T i 48at% Al has been prepared using a high powerfulelectron beam physical vapor depositing technology. The effects of target substrate distance, microstructural parameters and the selecting position of samples on the mechanical properties were explored. Then the tensile properties of T i/T i Almicroban inates at different temperature was studied and evaluated. The test results shows that the room-temperature brittleness have been improved and the properties at the range of 500~ 800°C are favourable by the abnormal strengthening effect of intermetallic layers

Key words multi-layered materials, microstructure, mechanical properties, in term etallics, EB-PVD

8