Ni-30Al-1Hf 合金的微观结构及相变特点

邢占平 韩雅芳 颜鸣皋 (北京航空材料研究院第1研究室,北京,100095)

MICROSTRUCTURE AND PHASE TRANSFORMATION

OF THE Ni-30Al-1Hf ALLOY

Xing Zhanping, Han Yafang, Yan Minggao

(First Laboratory, Institute of Aeronautical Materials, Beijing, 100095)

摘 要通过定向凝固技术制备的 Ni-30Al-1Hf 合金,是一种由 Co相增强的树枝状 BNiAl 基双相合金。在 铸态时 B和 Co相存在着确定的取向关系。经不同冷却方式的热处理后发现,合金组织结构发生不同程度的变 化,其中空冷或油淬后 Ni-30Al-1Hf 的枝晶干区大部分转变成了 NiAl 马氏体相。在 900℃经拉伸变形后, NiAl 马氏体组织已完全消失,而在 BNiAl 相内部重新析出块状或条状的 Co相。

关键词 NiAl 双相合金 微观结构 相变

中图分类号 V252.2, TG111.5

Abstract NiAl-based two-phase (B+ Cø) alloy Ni-30Al-1Hf was prepared by a directionally solidified method. It was found that the microstructure of the alloy was composed of B-NiAl dendrites surrounded by interdendritic \bigcirc phases, There is an orientation relationship between B and \bigcirc phases in the as-cast state. Homogenization at 1280°C/6h followed by air cooling or oil quenching resulted in the B-NiAl phases in the two alloys mostly transformed to NiAl martensites. In the meantime, the volume percent of the \bigcirc -Ni3Al phases decreased with increased cooling rate. After tensile testing at 900°C, all of the martensites disappeared, while \bigcirc precipitates were formed in the B-NiAl phases.

Key words NiAl, two-phase alloys, microstructure, phase transformations

NiAl 因具有熔点高、密度低、导热性及抗氧 化性能好等优点,而被认为是下一代先进航空发 动机叶片的候选材料^[1]。但 NiAl 的室温脆、高温 强度低等问题还没有取得突破性进展。NiAl 在室 温获得最高塑性的方法是依靠加入大量 Fe 后再 挤压而获得的,如 NiAl-30Fe 经双挤压后最高室 温拉伸塑性可达 22%^[2]。但同时这类材料高温强 度极低,而且抗氧化性能很差。定向凝固 Ni-30Al^[3]和 Ni-31Al^[4]合金,由于在 B-NiAl 中引入 Cø相,因而室温韧性得到大幅度提高。而用 lat.% Hf 替代 lat.%Al 后,这一合金在不降低 室温韧性的基础上又使高温强度得到明显提 高^[5]。为深入了解 Ni-30Al-1Hf 合金的微观结构, 采用透射电镜(TEM)等分析技术考察它的相结 构及相变特点。

1 试验方法

采用螺旋选晶法在真空感应定向炉内拉制 Ni-30Al-1Hf(原子比,下同)合金试棒,铸模抽拉 速度为4mm/min。铸态试棒在空气中进行了 1280℃/6h 均匀化热处理,并分别采用空冷、油淬和炉冷3种冷却方式进行冷却。TEM 样品制备过程如下:首先将样品在线切割机上切成小于0.2mm厚的薄片,再经机械减薄至小于50Lm厚,然后在双喷电解减薄器上进行双喷减薄,电解液为10%高氯酸的甲醇溶液,温度为-30~-40℃,电压为12V,使样品最终成薄膜电镜样品。制成的电镜样品在透射电镜H-800和JEM2010上进行形貌观察、电子衍射分析。

2 试验结果与讨论

2.1 合金的组织结构

表1中列出了Ni-30Al-1Hf 合金实际化学成分的数据。换算成原子比后,该合金的实际成分为Ni-29.9Al-0.9Hf,基本接近配比成分,而且合金中杂质含量较少。

Ni-30Al-1Hf 合金铸态组织明显与 Ni-31Al 不同。Ni-31Al 合金是一种 "编织状" @条状相增 强的 NiAl 基内生复合材料^[5], 而 Ni-30Al-1Hf 合

1998@3126%收到01998-04i166收到後改稿c Journal Electronic Pul金是ing种枝晶状结构,技晶示由BNiAb基体和较ki.n

表1 Ni-30Al-1Hf 合金的化学成分分析结果 wt.%

合 金	Ni	Al	Hf	Si	С	0	Ν
Ni-30Al-1Hf	Bal.	15.96	3.03	< 0.05	0. 009	0. 0013	< 0.0001

细小的 Go析出物组成, 枝晶间区(白色区)为 Cø单 相组织, 一次枝晶间距平均在 600Lm 左右, 见图 1(a)。另外, Cø相体积分数大约为 70% (40% 大 Cø 相+ 30% 小 Cø相)。X 射线衍射分析发现这种合 金与铸态 Ni-31Al 合金^[5]类似, 也只含有 Gø和 B 相, 而且晶体取向也类似, 其中 B相取向均为 (00)方向, 而 Cø相以 (00)和 (10)取向为主。

经过1280℃/6h 均匀化热处理后, 再以不同 冷却方式进行冷却后发现, 热处理对 Ni-30Al-1Hf 合金中的枝晶间大 @相的尺寸及形状无太 大影响, 但却使铸态时枝晶干上的小 @相全部溶 解, 在冷却过程中重新转变成新相(图 1(b)、图 1 (c))或重新析出 @相(图 1(d))。而且从金相上

图 1 定向凝固 Ni-30Al-1Hf 合金金相组织

(a) 铸态; (b) A. C;. (c) O.Q.; (d) F.C. 看, 在油淬样品枝晶干中清晰可见 M-NiA1 条状

组织。X 射线衍射结果表明, 炉冷样品与铸态样品 相组成及取向相似, 但油淬样品中 B-NiA1 相已全 部转变为 M-NiA1 相, 而空冷样品中也大部分转 变成了 M-NiA1 相, 而且 M 相取向主要为 011> 取向, Co相取向均与铸态相似。结合扫描电镜观 察结果发现, 由于枝晶干部分或全部转变成了 M-NiA1 相, 使在空冷和油淬样品中 Co相体积分数 总量分别下降到 50%和 40%左右。

2.2 合金的相结构

(1) 铸态时两相结构及取向关系 Ni-30Al-1Hf 合金铸态时,在透射电镜视场内只发现了 Q³ 和 B两相,其中 B相以[001] 取向为主,而 Q³相 以[001] 和[011]取向为主。通过倾转试样,可发 现 BNiAl 相与 Q³-Ni³Al 相存在着确定的取向关 系,即

[111]⊮/[011]ѽ,(110)⊮/(100)ѽ (1) 但它们存在着一定的取向差,因而经常得到 下述两种复合电子衍射图,见图 2。也可用下述



图 2 B' @ 相界面取向关系的复合电子衍射花样 (a) 沿 [112] d / [011] co方向; (b) 沿 [111] d / [012] co方 向; (c) 图(a) 衍射花样的标定; (d) 图(b) 衍射花样的标 定

两种关系式来表达

 $[\overline{112}] \mathbb{B}/[011] \mathbb{G}, (110) \mathbb{B}/[100] \mathbb{G}$ (2)

 $[\overline{111}] \mathbb{B}/[012]_{Co}, (110) \mathbb{B}/(100)_{Co}$ (3)

另外, Co/B相界面平直、光滑、无中间相。在 界面附近 Co相内存在着大量的位错,而在 B相内 部却很少见到位错。利用 g•b=0方法对这种合 金的位错柏氏矢量测定后发现, Co相基本上均为 (10)型位错,这与以前对 Ni3Al 的位错观察结 果相一致。

© 1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing)不同熟处理制度对相结构的影响^{ww}茬炉^{ki,n}

冷样品中,因冷却方式与铸态相差不大,因而合金的相结构及位错分布也无太大差别。Ni-30Al-1Hf 合金经空冷热处理后,原枝晶干 B+ Co两相区已大部分转变为 M-NiAl 相,还有少量 B和 Co相。图3给出的是 B+ M 两相区的 TEM 形貌图及马氏体的电子衍射图。其中板条状或针状相为 M相,而未转化区域为 BNiAl 相, BNiAl 相为[001]晶带轴方向。



图 3 1280℃/6h 空冷后在 Ni-30Al-1Hf中 产生的 NiAl 马氏体相

(a)TEM 形貌象;(b)对应电子衍射花样;(c)标定图 经油淬热处理后,Ni-30Al-1Hf 合金枝晶干区已 全部转变为M-NiAl 相,见图4(a),马氏体形状 基本上为板条状。在马氏体板条内部存在着微孪 晶亚结构。图4(b)、图4(c)给出了这种马氏体的 电子衍射图谱及其标定图,可见在有些基体衍射 斑点附近存在着卫星斑点,这是典型的孪晶 NiAl 马氏体沿[01]晶带轴观察到的衍射花 样^[6],而且这一孪晶以{111}晶面作为孪晶面。另 外,在孪晶主衍射斑点上存在着沿<111>方向 上的附加条纹,这是由于上述大量微孪晶亚结构 与电子束产生的动力学交互作用的结果。

在空冷和油淬的合金中,枝晶间大Co相结构 无太大变化,但Co内很少见到位错。

在 Ni-30Al-1Hf 合金中,不论样品经过上述 似于 Ni-30. 3at. %Al 成分,因而处于相图中的包 何种热处理。0络 900℃ 拉佛变形 20% 以上后。tr相ic Pub晶皮:即首先也发生的迷转变: 1. Bhi y 和汉包·晶ki.n



图 4 1280℃/6h 油淬后在 Ni-30Al-1Hf 中产生的 NiAl 马氏体相

(a) TEM 形貌象;(b) 对应的电子衍射花样;(c)标定图 结构及位错分布均类似,这主要是因为 NiAl 马 氏体在 900℃已完全转变为 B相,与铸态及炉冷 时相类似。图 5 给出了合金样品经 900℃拉伸变 形后的枝晶干区微观结构,可见,在 B相上析出 大量颗粒或条状相。电子衍射分析结果表明,这种 析出相为 Qa相,多为[112]或[001]方向。

2.3 合金凝固过程及相变过程分析

由 Ni-Al 二元相图^[7]可以看出, Ni-31Al 合 金成分正好位于包晶线的左端点, 因而这一合金 不发生包晶转变。它首先发生匀晶转变, 即L→B 到达包晶线温度(1395℃)时, 这一转变已全部完 成, 即液相全部转变成了单相 B。低于这一温度 后, 将从 B相中析出 Cø相, 而且随着温度的进一 步降低, Cø相体积分数不断增加, 到达室温后 Cø 相将占 70% 左右, 与实验测得的结果基本吻 合^[5]。

用 lat.% Hf 替换 Ni-31A1 中的 lat.%Al 后,组织结构发生明显变化,类似于包晶转变组 织。这主要因为 Hf 是一种枝晶间偏析元素,因而 在 B相开始从液相中形核并长大过程中,B相类 似于 Ni-30. 3at.%Al 成分,因而处于相图中的包



图 5 900 ℃拉伸变形后 Ni-30A1-1Hf 合金枝晶干区的微观结构

线温度时已大部分转变成了 B相, 形成了枝晶干 结构, 但在枝晶间残留着未转换完的液相, 同时在 这里也富集着大量 Hf 元素。未转变完的液相与 B 相共同作用, 发生包晶转变, 即 L+ B→C, 此时 Cⁱ 相依附在 B相上形核并长大。在包晶线以下, 除了 包晶转变形成的枝晶间大 C相外(在这里定义为 Cⁱ), 随着温度的进一步降低, 将从枝晶干 B相上 又析出小 Cø相(在这里定义为 Cⁱ)。因而最后形成 了图1 所示的微观组织。与Ni-31Al 合金类似^[5], 先凝固相 B取向均为[001], 而后生成及析出相 Co取向却以[001]和[011]为主。

1280℃/6h 热处理可以使 Ni-30Al-1Hf 合金 中的枝晶干小 Cø相全部溶解,在快速冷却过程中 (油淬)全部转变为 M 相,而空冷时也大部分转变 成了 M 相,但炉冷过程中却又重新析出了小 Cø 相。但这种热处理对枝晶间大 Cø相却无任何作 用。从总体上说,Cø相体积分数在各种冷速热处 理条件下所占比例与 Ni-31Al 合金大致相同。

3 结 论

(1) Ni-30Al-1Hf 合金是一种由 Co相增强的 树枝状 BNiAl 基双相合金, 在铸态时 B和 Co相存 在着确定的取向关系。

(2) 经 1280℃/6h 热处理后发现, 炉冷后合 金组织结构与铸态类似。而空冷或油淬后 Ni-30Al-1Hf 的枝晶干区大部分转变成了 NiAl 马氏 体相, 而且油淬在马氏体板条内部产生等间距的 微孪晶亚结构, 同时随着冷却速度的提高 Cø相总 体积分数下降。

(3) 在 900℃经拉伸变形后, NiAl 马氏体组 织已完全消失, 而在 BNiAl 相内部产生块状或条

(4) Ni-31Al 和 Ni-30Al-1Hf 合金之所以组 织结构差异较大,是因为在凝固过程中所表现的 行为明显不同。NiAl 马氏体的形成及转变与 B相 成分及热处理冷却方式密切相关。

参考文献

- Miracle D B. The physical and mechanical properties of NiAl. Acta Metall Mater, 1993, 41(3): 649~684
- 2 Ishida K, Kainuma R, Ueno N, et al. Ductility enhancement in NiA1(B2)-base alloys by microstructure control. Metall Trans, 1991, 22A(2): 441~446
- 3 Noebe R D, Bowman R R, Kim J T. The potential for ductility enhancement from surface and interface dislocation sources in NiAl. In: Wang S H, Liu C T, Pope D P, et al eds. Proc of High Temp Aluminides and intermetallics. The Minerals Metals & Materials Society, 1990. 285
- 4 邢占平, 韩雅芳, 颜鸣皋. Hf 对 NiAl 基双相合金组织和力学 性能的影响. 材料工程, 1997(增刊): 152~154
- 5 邢占平,韩雅芳,颜鸣皋. NiAl 基双相合金的微观组织及韧 化行为. 材料研究学报,1997,11(增刊):40~42
- 6 Chakravorty S, Wayman C M. The thermoelastic martensite transformation in Bø Ni-Al alloys: II. Electron microscopy. Metall Trans A, 1976(7A): 569~582
- 7 Singleton M F, Murray JL, Nash P. Binary Alloy Phase Diagram: Vol 1. Ohio, USA: Am Soc Metals, 1986. 140

邢占平,男,博士,高工,1963年生,主要从事
Ni-Al系统金属间化合物和 Ni 基高温合金
的应用基础及工程应用研究,发表论文 30
多篇。电话: 010-62456622转 5014(O), E-mail: zpxing@public.east.cn.net。

韩雅芳, 女, 研究员, 1944 年生。1967 年毕业 于上海交通大学冶金系, 1984 年获加拿大 Manitoba 大学博士学位。1970 年以来先后 从事铸造和变形镍基高温合金及 Ni-AI 系 金属间化合物的研究工作。先后获全国科学 大学奖一项, 部级科技成果一等奖和二等奖 人名一项, 三等奖一项, 发表论文 50 余篇。电 话: 010-62456622。

颜鸣皋,男,中科院院士,1920年生。1942 年毕业于重庆中央大学机械工程系,1947年 和1949年先后获美国耶鲁大学冶金科学硕 士、工学博士。现任北京航空材料研究院高 级顾问,国际材料力学行为会议理事会副主 席,是我国航空材料研究创始人之一,开创 我国钛合金、高温合金的应用研究和航空材

料的疲劳与断裂研究,共发表论文150余篇,专著5部。并多次获 国家、部委级科技成果奖、自然科学奖等,1991年获航空航天工 业部最高奖励——航空金奖。电话:010-62456622。