热处理对激光立体成形 TC11 钛合金组织的影响

黄 瑜^{1,2},陈 静¹,张凤英¹,林 鑫¹,黄卫东¹

(1. 西北工业大学 凝固技术国家重点实验室,陕西 西安 710072)
(2. 西北有色金属研究院,陕西 西安 710016)

摘 要:通过对 TC11 钛合金激光立体成形件沉积态和热处理态组织进行对比研究,探索改善 TC11 钛合金激光立体成形 组织,提高材料高温综合性能的途径。结果表明,TC11 钛合金的沉积态组织由贯穿多个熔覆层粗大柱状晶和粗大等轴晶 组成,原始柱状 β -Ti 晶内的微观组织是由条状 α 和残留 β 组成。沉积态试样在 950 热处理后组织为等轴 α 、条状 α 和 β 转变基体组成的近似三态组织,晶界 α 大部分破碎球化消失,部分未破碎的晶界上镶嵌有 α 集束。粗大 β 晶内等轴 α 的产生与亚晶有关。在 970 热处理后为网篮组织,等轴 α 较少, α 板条有粗化趋势;在 1030 再结晶后再经 950 热处理的组织是由粗大 α 板条组成的魏氏组织,在 α 边界和 α 内部残留有大量细小 β ,晶界 α 基本没有破碎消失。

关键词:TC11 钛合金;激光立体成形;热处理;组织

中图法分类号:TG146.2⁺3 文献标识码:A

Ti-6.5Al-3.5Mo-1.5Zr-0.25Si(TC11)是我国开发 的可在 500 以下长期使用的 $\alpha + \beta$ 型高温钛合金, 具有良好的综合性能,与英国 IMI685 合金性能相当, 主要用来制作航空发动机的压气机盘转子叶片以及飞 机结构件^[1]。目前制造航空发动机钛合金叶轮、转子 叶片等复杂零件的方法主要有铸造加工、粉末冶金、 电子束快速成形 (electric beam rapid forming, EBPF) 或激光立体成形 (laser solid forming, LSF) 等。铸造 加工工艺存在材料利用率极低、加工困难等问题。对 于结构复杂的高性能零件,发展近净成形技术是近年 来的发展趋势。在近净成形技术中,粉末冶金需要专 门模具,电子束快速成形国内外研究刚刚起步。激光 立体成形技术具有材料利用率高、加工零件形状和尺 寸不受限、加工速度快等一系列优点,在TC4、TA15 等钛合金激光立体成形方面相对比较成熟,是制备高 性能复杂致密零件的一种理想方法。

长期以来,制作 TC11 钛合金飞机转子叶片等零 件的方法主要是锻造加工,用 LSF 技术直接成形 TC11 钛合金复杂零件的方法尚没有文献报道。对与 TC11 钛合金相同类型的两相 α + β 合金,瑞典 Acam 公司曾 用电子束快速成形的方法制作 TC4 钛合金发动机叶 轮^[2];国内西北工业大学也对 TC4、 TC21 钛合金复 杂零件的 LSF 成形技术进行了长期研究。如陈静等人 研究了 TC4 钛合金的激光立体成形特性及熔凝组 文章编号:1002-185X(2009)12-2146-05

织^[3],张霜银等人研究了热处理对激光成形 TC4 钛合 金组织及性能的影响^[4],昝林等人研究了激光快速成 形 TC21 钛合金沉积态组织^[5]。对 500 以下长期使 用的 TC11 钛合金,周义刚等人的近 β 锻造研究表明, 由等轴 α 、片状 α 和转变 β 基体组成的双/三态组织综 合性能最好^[6];而对 TC4 等钛合金的 LSF 研究表明, 激光立体成形沉积态组织大部分是粗大的柱状晶组 织,经热处理后难以得到双/三态组织。因此,作为 LSF 技术成形 TC11 钛合金复杂零件的基础研究,能否通过 后续热处理工艺得到双/三态组织显得尤为重要。

本实验通过柱状晶/等轴晶转变模型^[7]计算,选择 合适的工艺参数制备 TC11 钛合金激光立体成形件,研 究不同热处理工艺对沉积态组织的影响,考察能否仅 仅通过热处理得到高温综合性能优良的双/三态组织。

1 实 验

本研究是在西北工业大学凝固技术国家重点实验 室建立的 LRF-I 型激光立体成形装备上完成。该装备 由 RS-850 型 5 kW CO₂ 激光器、LPM-408 四轴三联 动数控工作台、JPSF-2 型送粉器和惰性气氛保护箱等 组成。

熔覆材料为等离子旋转电极法(plasma rotate electron powder, PREP)制备的球形 TC11 钛合金粉末, 成分见表 1, 粉末平均粒度为 120 µm, 基材为纯 Ti

收到初稿日期: 2009-02-19; 收到修改稿日期: 2009-07-24

作者简介:黄 瑜,男,1977年生,硕士生,西北工业大学凝固技术国家重点实验室,陕西 西安 710072,电话:029-88493940-8031, E-mail: hugh59@hotmail.com

表 1 TC11 钛合金主要成分 Table 1 Chemical composition of TC11 alloy ($\omega/\%$) Elements Al Mo Si 0 Ti Zr Fe Content 6.2 3.63 1.58 0.27 0.13 0.09 Balance

板材。实验前将 TC11 钛合金球形粉末在 40 左右真 空条件下烘干,以防止粉末表面水分在熔覆过程中形 成氧化膜,并对钛基材表面打磨,用丙酮去除污渍, 以减少表面氧化膜、油污等对实验的影响。

图 1 是采用林鑫等^[7]发展的柱状晶/等轴晶转变模 型(columnar to equiaxed transition, CET)计算的 TC11 钛合金的 CET 曲线。从中可以看出,激光立体成形的 实验条件范围与等轴晶形成区域相交面积较少,选择 成形工艺参数时,尽可能让工艺参数落在 CET 曲线等 轴晶区域内,这样,沉积态组织经热处理后,越容易 出现双/三态组织。本实验选择的激光成形工艺参数如 表 2 所示。对于热处理制度的选择,TC11 钛合金一般 在相变点以下 30~40 锻造加工可以得到双/三态组 织,而激光立体成形与锻造加工得到的初始组织差异 较大,且成形件不能进行预变形,因此,只能参照锻 造加工的热处理制度,然后进行分析调整。本实验所 选热处理制度如表 3 所示。

2 结果与分析

2.1 沉积态组织形貌特征

图 2 是 TC11 钛合金激光立体成形件的显微组织。 从图 2a 中可以看出,成形件的宏观组织由贯穿多个熔 覆层粗大 β 柱状晶和等轴晶组成^[3];由于组织内不同的 结晶学取向,宏观组织呈现明暗交替生长的现象。粗 大等轴晶的存在会导致热处理时再结晶形核部位增 多,使相组织中等轴 a 含量增多。图 2b 是 SEM 观察 到的 β 晶内组织。可看出,原始柱状 β -Ti 晶内的微观 组织是由大量较细小的条状 a 和残留 β 组成,条状 a的宽度约 0.2 μ m,长度在 1~8 μ m 之间。这是由于激 光熔覆过程冷却速率较快,在冷却过程中晶内 a 来不 及长大,以细小条状 a 析出,未析出的 β 被保留下来。 2.2 不同热处理制度对组织的影响

图 3 是 9 种不同热处理制度下 TC11 钛合金的金 相组织。图 4 是不同热处理制度下 TC11 钛合金晶界 变化的金相照片。图 5 为不同热处理制度下 TC11 钛 合金的 SEM 照片。图 3a 显示,在相变点(1000 左 右)以下较低的温度(850)进行热处理时,原始 β 组织中开始发生相变生成细条状 a 和部分等轴 a。图 3b~3d 显示, TC11 钛合金沉积态组织在 950 分别进 行 1~2 h 固溶及时效后生成近似双/三态组织(图 3b, 3c,图 5a)。晶内细条状 α长大并且网篮化,原始晶 粒及晶界 α 基本破碎 (图 4a), 在未破碎的晶界上可 见少量 α 集束(图 4b)。基于周义刚^[6]等人对该合金进 行的近 β 锻造研究表明,这种组织由于等轴 α 均匀分 布在网篮组织之间,起着变形协调作用,具有良好的 高温综合性能。固溶温度进一步提高至 970 ,晶内 组织呈现典型网篮状特征(图 3e,3f),晶内条状 α 进一步粗化,等轴 α 数量减少,主要分布在破碎的晶 界周围,晶界α部分破碎发生球化,部分增厚变粗(图 4c)。图 3g则显示,在 970 经两次固溶空冷再时效 后组织更加均匀(图 3g,图 5b),但在 970 延长固 溶时间则会让 α 板条显著长大(图 3h,图 5c)。

固溶温度进一步提高至相变点以上,在1030 保 温 30 min 空冷再经 950 固溶 1 h 处理后,柱状晶部 分发生再结晶转变成粗大的等轴晶(图6)。晶内组织 呈现典型的魏氏组织特征, α 板条沿晶界成集束排列。 由于热处理时冷却速度较快,大量细小的残留 β 组织 被保留下来,均匀分布在初生 α 边界和 α 内部;晶界 几乎没有发生断裂,较小的 β 晶粒内部中 α 板条显著



图 1 TC11 钛合金的 CET 曲线, 阴影区为激光立体成形 的实验条件范围

表 2 激光立体成形工艺参数

Table 2 Processing parameters of laser solid forming							
Laser	Scanning	Powder feed	Carrier gas	Constraint gas	Laser beam	Overlapped	7/mm
power/W	velocity/mm·s ⁻¹	rate/g·min ⁻¹	flow rate/L·h ⁻¹	flow rate/L·min ⁻¹	diameter/mm	rate/%	Z/111111
2100~2500	2~10	3~10	150~200	6~10	2.5	30~50	0.3~0.8

Fig.1 CET curve of the region of columnar dendrites and equiaxed dendrites, as a function of solidification parameters G and V for TC11 alloy

表 3 热处理制度

Table 5 Heat treatment process							
Process No	Heat treatment process						
1#	850 , 1 h, AC						
$2^{\#}$	950 , 1 h, AC						
3#	950 , 1 h, AC+550 , 6 h, AC						
4 [#]	950 , 2 h, AC						
5#	970 , 1 h, AC						
6 [#]	970 , 1 h, AC+550 , 6 h, AC						
$7^{\#}$	970 , 1 h, AC+970 , 1 h, AC+550 , 6 h, AC						
$8^{\#}$	970 , 2 h, AC+550 , 6 h, AC						
9 [#]	1030 , 0.5 h, AC+950 , 1 h, AC						



图 2 TC11 钛合金激光立体成形沉积态组织

Fig.2 Microstructures of LSF TC11 alloy: (a) epitaxial columnar β cellular growth and (b) mass α -Ti laths and rudimental β

大于较大的 β 晶粒,晶内没有等轴 α (图 3i,图 5d), 这是因为再结晶后晶内组织发生了重排,凝固残留热 应力消失,在两相区固溶处理时,没有足够的驱动力 使初生 α 板条发生异化转变,只能保留下来析出形成 魏氏组织。

热处理组织中 α 集束的尺寸对 TC11 钛合金高温 性能有一定影响。俄罗斯学者研究认为,组织中含有 20%~30%等轴 α 并且当 β 晶粒尽可能小,α域尺寸为 30~50 μm,α片厚度为 2.5~3.5 μm 时^[8], TC11 钛合金 (俄罗斯类似牌号 BT-9)的性能才能达到最佳匹配。 TC11 钛合金沉积态组织在 950 进行热处理时,α集 束尺寸在 40~150 μm 之间,大部分尺寸超过 50 μm, 集束内单个 α 板条的厚度在 1.5~2.5 μm 之间(图 7a); 在 970 进行热处理时,α集束尺寸大部分在 40~60 μm 之间,域内 α 片厚度在 2 μm 以上(图 7b**)**,在 970

经均匀化和双退火处理后(表2中7#热处理)集束 内α板条变得短小(图7c);在1030和950 进行热 处理后,α板条沿晶界排列形成的集束尺寸在几十至 几百微米不等(图7d)。因此可知,在950和970 固溶处理时,α集束尺寸比较接近俄罗斯学者认为的



图 3 激光立体成形 TC11 钛合金热处理后的金相照片 Fig.3 OM images of LSF TC11 alloy under different heat treatments: (a) 1[#], (b) 2[#], (c) 3[#], (d) 4[#], (e) 5[#], (f) 6[#], (g) 7[#], (h) 8[#], and (i) 9[#]



图 4 激光立体成形 TC11 钛合金热处理后晶界变化的金相照片

Fig.4 OM images of grain boundary change of LSF TC11 alloy under different heat treatments: (a) $3^{\#}$, (b) $2^{\#}$, (c) $6^{\#}$, and (d) $9^{\#}$



图 5 激光立体成形 TC11 钛合金热处理后 SEM 照片 Fig.5 SEM images of LSF TC11 alloy under different heat Treatments: (a) 3[#], (b) 7[#], (c) 8[#], and (d) 9[#]







图 7 激光立体成形 TC11 钛合金热处理后 α 集束的变化

Fig.7 OM image of bunching- α changes of LSF TC11 alloy under different treat treatments: (a) $2^{\#}$, (b) $6^{\#}$, (c) $7^{\#}$, and (d) $9^{\#}$ 最佳组织参数。由于在 970 固溶会导致等轴 α 数量 减少,因此,可以在 950 调整热处理时间使较长的 晶界进一步破碎,进而调整α集束尺寸,使组织参数 达到最佳匹配。

晶界 α 的变化对合金塑性和断裂韧性有很大影 响。晶界 α 的断裂能提高合金塑性, 而晶界 α 的增厚 则会降低塑性。与此同时,晶界α的形成及其增厚可 使晶界断裂变为晶内断裂,又可提高高温断裂韧性。 因此,优化热处理工艺,控制晶界变化,对LSFTC11 钛合金高温性能有重要意义。热处理后 α 相的粗化和 球化机制,国内外已有许多描述该过程的模型^[9~12],如 晶界分裂、片状晶迁移终止、基于 Rayleigh 微动理论 建立起来的各种不稳定性理论,还有 N. Stefansson^[13] 基于 Ti-6Al-4V 钛合金研究提出的静态球化机制。在 本研究中, TC11 钛合金晶界周围的等轴 α , 主要是因 为晶界分裂后造成片状组织分离并逐步球化[14](图 4a)。对于晶内 α 的球化现象,作者认为与柱状晶内存 在一定数量的亚晶有关。与锻造加工预变形产生的应 力不同,激光立体成形件中的残余应力是由激光熔池 经历快速熔凝变化过程中所产生的不均匀热应力和相 变应力引起的。当激光扫描功率较高时(2500 W), 热应力较大,从而使成形件在激光成形过程中储存了 较多的畸变能。这些相变应力和畸变能,一方面造成 位错塞积,在 β 柱状晶内产生一定数量的亚晶并使部 分 β 柱状晶断裂成粗大等轴晶 (图 2a); 另一方面, 在热处理过程中,相变应力和和畸变能的共同作用造 成了粗大 β 晶和等轴晶界的断裂破碎、球化和亚晶界 的球化,从而产生一定数量的等轴 α。

3 结 论

 TC11 钛合金的激光沉积态组织是由贯穿多个 熔覆层粗大柱状晶和等轴晶组成;原始柱状β-Ti 晶内 组织是由细小α板条和残留β组成。

2) 沉积态试样在 850~950 热处理后可以得到 由等轴 α 、条状 α 和 β 转变基体组成的近似双/三态组 织,晶界 α 大部分破碎球化消失,部分未破碎的晶界 上有 α 集束形成;沉积态试样在 970 热处理后为网 篮组织,等轴 α 较少,晶内和 α 集束内 α 板条较 950 有粗化趋势;沉积态试样在 β 相区热处理空冷后再经 950 固溶处理的组织是由粗大 α 板条组成的魏氏组 织,大量细小残留 β 均匀分布在 α 边界和 α 内部,晶 界 α 基本没有破碎消失。

3) 粗大 β 晶内等轴 α 的产生与晶内亚晶有关。

参考文献 References

- Lana Lineberger. Titanium Aerospace Alloy Advanced Materials & Process[J], 1998(5): 45
- [2] Harrysson O, Cormier D. Advanced Materials and Processes[J], 2005, 163(7): 72
- [3] Chen Jing(陈 静) et al. Rare Metals Letters(稀有金属快报) [J], 2004, 23(4): 33
- [4] Zhang Shuangyin(张霜银) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2007, 36(7): 1263
- [5] Zan Lin(昝林) et al. Rare Metal Materials and Engineering (稀有金属材料与工程)[J], 2007, 36(4): 612
- [6] Zhou Y G. Zeng W D, Yu H Q. Materials Science and Engineering A[J], 2005, 393: 204
- [7] Lin X, Li Y M, Wang M et al. Science in China Series E[J], 2003, 46: 475
- [8] B. K. 亚历山德罗夫 et al. Translated by Ning Xinglong(宁

兴龙). Processing of Titanium Alloy Semi-Finished Parts(钛合 金半成品加工)[M]. Xi'an: Rare Metal Materials and Engineering, 1996: 34

- [9] Wu X, Sharman R, Mei J et al. Materials and Design[J], 2004, 25: 103
- [10] Malzahn Kampe J C, Courtney T H, Leng Y. Acta Metall[J], 1989, 37: 1735
- [11] McLean M. Met Sci[J], 1978, 12: 113
- [12] Sharma G, Ramanujan R V, Tiwari G P. Acta Mater[J], 2000, 48: 875
- [13] Stefansson N, Semiatin S L, Eylon D. Metall Mater Trans A[J], 2003, 34A: 691
- [14] Yang Yi(杨义) et al. Acta Metallurgica Sinica(金属学报)[J], 2005, 41(7): 713

Influence of Heat Treatment on Microstructure of Laser Solid Forming Ti-6.5Al-3.5Mo-1.5Zr-0.25Si Alloys

Huang Yu^{1,2}, Chen Jing¹, Zhang Fengying¹, Lin Xin¹, Huang Weidong¹

(1. State Key Laboratory of Solidification Processing, Northwestern Polytechnical University, Xi'an 710072, China)

(2. Northwest Institute for Nonferrous Metal Research, Xi'an 710016, China)

Abstract: The as-deposited microstructure and heat-treated microstructure of Ti-6.5Al-3.5Mo-1.5Zr-0.25Si alloys (TC11) by Laser Solid Forming (LSF) were compared, and approaches to improve LSF microstructure and high-temperature combination properties of TC11 alloys were researched. Results show the as-deposited microstructure of TC11 alloy consists of coarse columnar grains and equiaxed grains throughout cladding layers, and the prior columnar β -Ti grains are composed of lathlike α and residual β . The microstructure of as-deposited samples after 950 heat treatment is a similar triplex mixture of equiaxed α , basketweave α lath and transformed β . The majority of continuous prior α boundary is broken, and become spheroidized and illegible; α laths grow up to bunch on some unbroken boundary; the equiaxed α in coarse β grains is related with subgrains. The microstructure after heat treated at 970 is a certain basketweave structure consisting of a few equiaxed- α and α laths which have coarsening tendency; the microstructure after recrystallization at 1030 followed by 950 heat treatment is typical Widmanstätten structure consisting of coarse α laths, and lots of β -Ti is found to separate out inside α and on α boundaries without breaking basically.

Key words: TC11 titanium alloy; laser solid forming; heat treatment; microstructure

Biography: Huang Yu, Candidate for Master, State Key Laboratory of Solidification Processing, Northwestern Polytechnical University, Xi'an 710072, P. R. China, Tel: 0086-29-88493940-8031, E-mail: hugh59@hotmail.com