# 退火温度对 Al-Mg 合金拉伸性能和显微组织的影响

### 张宇玮! 潘清林2 杜志惠! 陈永来! 单 群!

(1 航天材料及工艺研究所,北京 100076)(2 中南大学,长沙 410083)

文 摘 通过硬度、拉伸性能测试和金相组织观察,研究了不同退火温度对含和不含 Sc 的 Al-Mg 合金组 织和性能的影响。结果表明:添加 Sc 明显提高了 Al-Mg 合金的强度,抑制了合金形变组织的再结晶,高温退 火后 1570 合金中仍弥散分布的 Al<sub>3</sub>(Sc,Zr)粒子质点造成其较高的再结晶温度及拉伸性能。

关键词 Al-Mg 合金, 退火温度, 拉伸性能, 显微组织

## Influence of Annealing Temperature on Tensile Properties and Microstructure of Al-Mg Alloys

Zhang Yuwei<sup>1</sup> Pan Qinglin<sup>2</sup> Du Zhihui<sup>1</sup> Chen Yonglai<sup>1</sup> Shan Qun<sup>1</sup> (1 Aerospace Research Institute of Materials & Processing Technology, Beijing 100076) (2 Central South University, Changsha 410083)

**Abstract** The effects of Sc on microstructure, recrystallization temperature and mechanical properties of Al-Mg alloy were studied by optical microscope, hardness measurement, tensile testing and TEM techniques. The results show that Sc can improve the mechanical properties effectively, prevent the recrystallization of Al-Mg alloy, The dispersed secondary Al(Sc,Zr) phase precipitated from  $\alpha$ (Al) is coherent with the matrix after high temperature annealing resulting in high recrystallization temperature and tensile properties of 1570 alloy.

Key words Al-Mg alloy, Annealing temperature, Tensile properties, Microstructure

#### 0 引言

Al-Mg 合金具有良好的焊接性、耐蚀性和塑性, 其中 5A06(LF6)抗拉和屈服强度分别为 340 和 180 MPa<sup>[1]</sup>,已无法满足新一代航天器的需求。Al<sub>3</sub>Sc 微 粒在基体中弥散分布使 Al-Mg-Sc 合金变形加工的 产品再结晶温度、强度提高。1570 合金是在 5A06 合 金中添加 Sc,其半成品在退火态或热加工态的屈服 强度达 280 ~ 300 MPa,并具有良好的焊接、抗蚀性 能<sup>[2-12]</sup>。

本文研究了 Al-Mg 系合金在加工后退火过程中 其组织和拉伸性能的变化。

#### 1 实验

#### 1.1 材料

1570 板材为 2 mm 冷轧板,变形量为 60% ~ 70%;5A06 合金为 2 mm 半硬态板材。所有力学性能试样沿垂直与轧制方向截取,经不同退火工艺

(100~550℃,时间1h)退火处理后进行拉伸试验。

#### 1.2 试验

在 ZDM10t/91 试验机上进行拉伸性能测试,按 照 GB228.1—2010 进行拉伸试验。硬度采用 BUE-HLER MICROMET 5104 型显微硬度计进行测量。金 相样品经氟硼酸水溶液电解抛光后在光学显微镜下 观察。在 PHILIPS 透射电子显微镜下进行透射观察 和分析,加速电压为 100 kV。试样先采用线切割切 取 0.2 mm 左右薄片,然后用砂纸磨成 40~60 µm 厚 的薄膜,最后用双喷电解减薄器减薄试样,电解电压 为 75 V,电解液为 90% 冰醋酸+10% 高乙酸,温度为 -20℃。

#### 2 结果与分析

#### 2.1 退火温度对硬度和拉伸性能的影响

图 1 是不同温度下退火 1 h 后不同合金硬度与 退火温度的关系。

收稿日期:2011-11-21

作者简介:张宇玮,1973年出生,高级工程师,主要从事有色金属材料及工艺研究。E-mail:Z1420@ sohu. com



annealing temperatures

1570 合金硬度随着退火温度逐渐下降,在450℃ 之后急剧下降,而5A06 合金的硬度在250℃之后急 剧下降,在350℃之后硬度变化很小。

表1为不同温度退火下合金的拉伸性能测试结 果,可以看出:随着退火温度的升高,两种合金的抗拉 和屈服强度逐渐减小,而伸长率逐渐升高。此外, 5A06 合金在高温下的抗拉强度与室温相比有大幅度 下降,加入微量的 Sc 和 Zr 的 1570 合金在较高的温 度下仍保持较高的强度。

表1 不同退火温度下材料拉伸性能测试结果

 
 Tab. 1
 Summary of tensile properties of materials annealed at different temperatures

退火	1570			5A06		
参数	$\sigma_{ m p0.2}/ m MF$	$\overline{\sigma_{\mathrm{p0.2}}/\mathrm{MPa}\sigma_{\mathrm{b}}/\mathrm{MPa}}$		$\sigma_{ m p0.2}/ m MPa$	$\overline{\sigma_{\mathrm{p0.2}}/\mathrm{MPa}\sigma_{\mathrm{b}}/\mathrm{MPa}}$	
100℃/1	h 413	490	8.7	306	434	13.1
150℃/1	h 381	474	11.0	297	427	12.0
200°C/1	h 352	469	13.1	293	429	13.4
250℃/1	h 339	450	12.1	289	428	13.8
300℃/1	h 326	429	12.9	263	400	15.7
350℃/1	h 296	416	16.0	175	358	26.9
400℃/1	h 279	409	16.1	177	357	26.0
450℃/1	h 251	399	15.8	174	356	27.2
500℃/1	h 209	373	16.6	172	348	27.8
550℃/1	h 146	317	30.0	121	261	17.9

#### 2.2 退火温度对合金金相组织的影响

从图 2 可看出,5A06 合金<250℃退火处理后,仍为纤 维状组织;经 300℃/1 h 退火处理,合金部分再结晶;经 350℃/1 h 退火处理后,合金完全再结晶,形成了细小均匀 的晶粒;经 500℃/1 h 退火处理后晶粒明显长大。



(a) 原始板材



(b) 250°C/1 h



(c) 300°C/1 h



(d) 350°C/1 h



(e) 500℃/1 h
 图 2 不同退火处理状态 5A06 合金的金相组织
 Fig. 2 Metalographs of 5A06 alloy annealed at different temperatures

从图 3 可以看出,1570 合金在 400℃之前退火处理 未发现明显的再结晶现象,晶粒仍保持明显的轧制方向 取向,退火温度升至 450℃时[图 3(c)],基体在局部区 域才开始发生再结晶,形成细小的再结晶晶粒,但大部 分区域仍然是纤维状轧制变形组织;经 500℃/1 h 退火 处理后,已发生了完全再结晶,而且再结晶晶粒有所长 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2012 年 第1期

— 62 —

大,但比 5A06 合金 500℃/1 h 退火的晶粒尺寸小得多。 比较图 2 和图 3 可知在 Al-Mg 合金中添加微量 Sc 后, 再结晶温度提高了 150℃以上。



(a) 原始板材



(b) 400℃/1 h



(c) 450°C/1 h



(d) 500℃/1 h
 图 3 不同退火处理状态 1570 冷轧态的金相组织
 Fig. 3 Metalographs of 1570 alloy annealed at different temperatures

#### 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2012 年 第1期

#### 2.3 退火后 SEM 组织观察

5A06 合金经退火处理后 SEM 高倍组织见图 4。 结果表明,5A06 合金基体中第二相粒子基本沿合金 轧制变形方向分布,如图 4(a)所示。图 4(b)表明经 过 250℃/1 h 的退火处理后,基体中第二相粒子仍沿 合金轧制变形方向分布,与图 4(a)相比第二相粒子 数量有所增加。

如图 5(a)所示,当退火温度升高到 500℃时,第 二相粒子数量增加,分布较均匀,形貌较规则,主要为 类球状、方块状、三角状。经能谱分析[图 5(b)~5 (d)],主要为 Al<sub>6</sub>(Fe,Mn)相。1570 合金经退火处理 后 SEM 高倍组织见图 6。



(a) 5A06



(b) 250℃/1 h
 图 4 5A06 合金的 SEM 高倍组织
 Fig. 4 Microstructure of 5A06 alloy annealed at different temperatures



(a) 500°C/1 h

— 63 —



Fig. 5 Energy Dispersive Spectrometry of 5A06 alloy



(a) 冷轧



(b) 250°C/1 h





可看出,1570 合金基体中第二相粒子基本沿合 金轧制变形方向分布,如图6(a)所示。经过250℃/1 h 的退火处理后,第二相粒子数量比冷轧态明显增 加,比较图6(b)与图5(b),可知1570 合金基体中的 第二相粒子数量比5A06 合金中的多,尺寸更小,分 布更均匀。当退火温度升高到500℃时,第二相粒子 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2012年 第1期 数量有所增加,由于此时合金已完全再结晶,第二相 粒子在高温下有所长大,沿晶界和晶内均匀分布。且 第二相形貌规则,主要为类球状、方块状、短棒状、三 角状。经能谱分析[图6(a)~(b)],主要为 Al<sub>3</sub>(Sc, Zr)和 Al<sub>6</sub>(Fe,Mn)相,如图6(c)所示。

#### 2.4 TEM 组织观察

5A06 合金经退火处理后 TEM 组织见图 7。结果 表明 5A06 合金经 200℃/1 h 的退火处理后,晶内仍 存在高密度位错,晶粒沿轧制方向被拉长压扁[图 7 (a)]。当退火温度提高到 300℃/1 h 时,合金发生再 结晶同时应力场得到有效消除,在合金中只能够观察 到大量的 Al<sub>6</sub>Mn 粒子[图 7(b)]。



(a) 200°C/1 h



(b) 300℃/1 h
 图 7 不同退火温度后 5A06 合金的 TEM 显微组织
 Fig. 7 TEM microstructure of 5A06 alloy annealed at different temperatures

1570 合金经不同温度退火处理后的 TEM 组织 如图 8 所示。



(a) 冷轧 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2012 年 第1期



(b) 200°C/1 h



(c) 350°C/1 h



(d) 450℃/1 h
 图 8 1570 合金冷轧合金不同退火温度后的 TEM 显微组织

Fig. 8 TEM microstructure of 1570 alloy annealed at different temperatures

1570 合金经过冷轧后,晶粒成纤维状,晶内出现 高密度位错,同时产生强烈的应力场[图8(a)]。经 200℃/1h退火处理后,合金中位错密度大大降低, 已发生回复[图8(b)]。进一步提高退火温度至 350℃,合金基本上为完全回复的亚晶组织[图8 (c)]。经过450℃/1h的退火处理后,在亚晶内观察 到了大量弥散分布的Al<sub>3</sub>(Sc,Zr)粒子,并且粒子没有 产生粗化,仍然与基体共格[图8(d)]。

正是由于这些与 5A06 合金组织不同的弥散分布第 二相 Al<sub>3</sub>(Sc, Zr)粒子质点造成与 5A06 合金相比 1570 合金的高的再结晶温度以及力学性能<sup>[13]</sup>。

#### 3 结论

(1)1570 合金与 5A06 合金相比,其抗再结晶能 力大大增强,再结晶温度明显提高,500℃/1 h 退火

— 65 —

发生完全再结晶后的晶粒也未明显长大。

(2)高温退火后含 Sc 的 1570 合金相对 5A06 合 金的强度高,特别是在 400℃/1 h 退火后,其屈服强 度要高 100 MPa。

(3)5A06 合金组织与 1570 合金中主要存在 Al<sub>3</sub> Sc 相或 Al<sub>3</sub>(Sc,Zr)相的不同,这些与基体共格、细小 弥散的质点有效地抑制合金的再结晶同时提高 Al-Mg 合金的强度。

#### 参考文献

[1] 柏振海,罗兵辉,谭教强. Al-Mg-Sc 合金退火组织 和性能[J].中南工业大学学报,2002,33:600-603

[2] 刘可群. 第二届全国铝锂合金研讨会论文集[M]. 长沙:中南工业大学出版社, 1993:265

[3] Kumar K S,Brown S A,Pickens J R. Microstructure evolution during aging of an Al-Li-Mg-Ag-Zr alloys[J]. Acta Mater. ,1996,44(5):1899-1915

[4] Lavernia E J, Grant N J. Review aluminum-lithium alloys[J]. J. Mater. Sci. ,1987,22:1521–1529

[5] Drit A M, Krimova T V, et al. Aluminum-lithium alloys for aerospace [J]. Advance Mater. Process, 1998, 6:48-51 [6] Frudl Jander I N, Ka Blov E N, KoloBnev N I, et al. Aluminum-base alloy and article made of it [P]. Ru SSiaPatent, 2163940,1999,8

 [7] Joh Chung-Hyung, Yamada Kazuhiro, Miura Yasuhiro.
 Effect of Sc-addition on coarsening behavior of Al<sub>3</sub>Li precipitates in Al-Li alloys [J]. Mater. Trans. ,1998,5(40):439-443

[8] Milman Y V, LotsKo D V, SirKo O I. Sc effect of improving mechanical properties in aluminum alloys [J]. Mater . Sci. Forum, 2000, 331(37):1107-1112

[9] Tan C H Y,Zheng Z Q,Xia Ch Q, et al. The aging feature of Al-Li-Cu-Mg-Zr alloy containing Sc[J]. J. CEnt. South Univ. Technol. ,2000,7(2):65-67

[10] 夏德顺.含钪的铝和铝锂合金[J]. 航天工艺,1999 (2):37-42

[11] 杨志强, 尹志民. 俄罗斯铝钪合金的研究与开发 [J]. 轻合金加工技术, 2003(11): 34-36

[12] 李力. 新世纪钪的应用开发和科技发展前景[J]. 稀 有金属与硬质合金,2002,30(3):38

[13] 张永红. Al-Mg-Sc-Zr 合金再结晶行为的研究[J]. 合金与热处理,2001,24;42-44

(编辑 吴坚)

(上接第56页)

(2)200℃时效时间为63h时锻件组织具有最优的综合力学性能,其抗拉强度达到371MPa,屈服强度达到243MPa,伸长率达4.1%。

(3)材料时效后展现出混合断裂的特征,随着时效时间的延长其准解理断裂的特征越来越明显;较大颗粒第二相粒子的存在易于诱发裂纹的萌生。

#### 参考文献

[1] Shepeleva L, Bamberger M. Microstructure of high pressure die cast AZ91D modified with Ca and Ce[J]. Mater. Sci. Eng. A,2006,425(1/2):312–317

[2] Wu G H, Fan Y, Gao H T, et al. The effect of Ca and rare earth elements on the microstructure mechanical properties and corrosion behavior of AZ91D[J]. Mater. Sci. Eng. A,2005, 408(1/2):255-263 [3] Du W W, Sun Y S, Min X G, et al. Microstructure and mechanical properties of Mg–Al based alloy with calcium and rare earth additions[J]. Mater. Sci. Eng. A,2003,356(1/2):1–7

[4] Luo Z P, Song D Y, Zhang S Q. Strengthening effects of rare earths on wrought Mg–Zn–Zr–RE alloys[J]. Journal of Alloy and Compounds, 1995, 230:109–114

[5] Singh A, Nakamura M, Watanabe M. Quasicrystal strengthened Mg–Zn–Y alloys by extrusion [J]. Scripta Materialia, 2003, 49: 417–422

[6] Yang Z J. Li P, Guo Y C, et al. Precipitation process and effect on mechanical properties of Mg-9Gd-3Y-0.6Zn-0.5Zr alloy[J]. Mater. Sci. Eng. A,2007,454: 274-280

(编辑 李洪泉)

— 66 —