多向压缩对 7085 铝合金挤压材组织和 力学性能的影响

莫纪平,程晓农,邓平安,许晓静,吴 瑶,蒋 伟

(江苏大学, 江苏 镇江 212013)

摘 要:通过对合金进行 X 射线衍射(XRD)及电子背散射衍射技术(EBSD)分析、拉伸性能测试,研究了多向压缩 对合金组织和力学性能的影响。结果表明:多向压缩可以显著细化合金晶粒(由 87.7 μm 降低到 17.9 μm),晶粒细化机 制主要是动态再结晶:提高抗拉强度 110 MPa,合金主要通过时效强化和固溶强化。

关键词: 7085 铝合金; 多向压缩; EBSD; 晶粒细化

中图法分类号: TG146.2⁺1 文献标识码: A

7XXX 铝合金因密度低,比强度高,是现代航空 航天、武器装备领域不可或缺的关键结构材料。随着 航空、航天等领域的高速发展,对高强结构铝合金性 能提出了越来越高的要求,如何进一步提高 7XXX 系 高强铝合金性能一直是一个备受关注的研究热点^[1-3]。

20世纪90年代以高压扭转变形(TSHP)、等径 通道转角挤压(ECAP)及多向压缩(MAC)为代表 的强烈塑性变形加工技术,为人们开辟一条提高材料 性能的新路径。而TSHP及ECAP加工主要受条件及 材料尺寸的影响,还处于实验室阶段^[4]。MAC加工具 有工艺简单、成本低及可以使用现有设备制备大块致 密材料改善材料性能等优点,而成为一种提高合金强 韧性能的有效手段,应用于工业化生产。

美国铝业公司推出的航空铝合金 7085 于 2002 年 在美国铝业协会公司注册,用于生产航空器厚板,这 是一种前所未有的超纯 7XXX 系合金,目前有关多向 压缩技术对 7085 铝合金性能影响的报道还较少,本工 作在此方面进行了一些初步的探索,以期为工业上制 定相关工艺提供参考数据。

1 实 验

试验使用的 7085 铝合金挤压材的成分(质量分数) 为 Al-7.95Zn-1.80Mg-1.59Cu-0.15Zr-0.024Sr。取直径为 30 mm 的 7085 铝合金挤压材棒料 25.5 mm,强化固溶 (470 ℃/2 h+480 ℃/2 h+490 ℃/2 h)处理,室温水淬火, 然后 400 ℃/24 h 过时效处理。挤压材经过上述预处理 后利用 30 mm×30 mm 的正方形模具沿棒料轴向进行热 文章编号: 1002-185X(2015)08-2003-04

挤压,最终挤压成 30 mm × 30 mm × 20 mm 的长方体。将 该长方体一分为二,一半进行多向压缩处理。图1中1 面为原挤压材横截面(垂直于原挤压材轴线的面),2面 3 面为原挤压材的纵截面(平行于原挤压材轴线的面)。 在接下来的6道次锻造过程中,按照图1所示的工艺顺 序进行 6 道次压缩,每次压缩前进行 350 ℃/10 min 预 热。将经过和没有经过多向压缩的合金挤压材进行强化 固溶(470 ℃/2 h+480 ℃/2 h+490 ℃/2 h)和 T76 (121 ℃/5 h+153 ℃/16 h) 时效处理, 对 2 种合金挤压 材进行拉伸测试、XRD 和 EBSD 分析。拉伸性能测试 参照 GB/T228-2002 标准,在 WDW-200G 微机高温电 子万能试验机上进行。合金的衍射峰和其半高峰宽在在 D/max-2500PC 型 X 射线衍射仪上测定,设定设备的扫 描速率为 5°/min, 扫描范围为 10°~90°, Cu 靶 Kα 射线, 波长(λ)为 0.154 06 nm。在配有 Oxford Instrument HKL EBSD 设备的 Zeiss Supra 55 SEM 上对合金进行扫描。

- 2 结果及讨论
- 2.1 EBSD 分析





收稿日期: 2014-08-21

基金项目: 江苏省工业科技支撑计划项目 (BE2008118); 江苏大学拔尖人才培养工程基金 (1211110001); 江苏省高校研究生科研创新计 划项目 (CXLX12-0620)

作者简介: 莫纪平, 男, 1968年生, 博士, 江苏大学机械工程学院, 江苏 镇江 212013, E-mail: JPM1968@163.com

图 2 为 7085 铝合金试样的 EBSD 图。从图 2a 中 可以看出,未经 MAC 加工的铝合金组织整体上呈流 线状,晶粒分布极不均匀且尺寸较大。而经过 MAC 处理的铝合金其晶粒明显变小,合金基体已演变成等 轴细晶粒结构。

表 1 为从 EBSD 分析计算得到的平均晶粒尺寸 (\overline{L})、高角度晶界的百分比($\sum f_{H}$)、低角度晶界 的角度平均值($\overline{\theta}$)。从表 1 可以看出,较未经 MAC 加工处理 7085 型铝合金挤压材试样,经过 MAC 加工 后合金的晶粒尺寸明显减小,从原来的 87.7 µm 下降 到 17.9 µm,下降幅度明显;而高角度晶界所占比例 却有所增加,从 73.4%增加到 76.6%。

多向压缩对合金晶粒的细化主要通过两种机制: 一是在压缩初期的机械式击碎细化机制,二是在压缩 中后期的动态再结晶细化机制。多向压缩刚开始时, 外部压力先将粗大晶粒击碎成细长条状晶粒,由于试 样不断的翻转,长条状的晶粒会进一步的破碎变小, 同时会在初始晶界附近形成一些大角度亚晶界。而随 着压缩道次和应变量的增加,逐渐增大的变形储能为 动态再结晶提供驱动力。7085 铝合金具有较高的层错 能,加之多向压缩过程中变形比较大,其形核机制是 亚晶转动、聚合形核^[5,6]。这会导致晶内和晶界处亚晶 界位向差增大,所以高角度晶界所占的百分比会上升, 晶界的角度平均值有所升高。与此同时,包括在压力 加工过程中被打碎的金属间化合物和在过时效时从固 溶体中析出的弥散粒子等合金的第二相粒子也能为动 态再结晶提供形核点,加快再结晶速度。弥散粒子还





Fig. 2 EBSD microstructures of 7085 (a) and 7085 MAC (b) alloy specimen

- 表 1 从 EBSD 分析计算得到的平均晶粒尺寸(\overline{L})、高角度晶 界的百分比 ($_{\Sigma f_{H}}$)、低角度晶界的角度平均值 ($\overline{\rho}$)
- Table 1 Average values (\overline{L}) of grain size, percentage (Σf_H)

of high-angle grain boundaries, and average values

of low-angle grain boundaries ($\overline{\theta}$) from EBSD

Alloy	\overline{L}	$\Sigma f_{ m H}$	$\overline{ heta}$
7085-3	87.67464	0.734	1.96635
7085-3 MAC J6	17.87114	0.766	3.95726

能有效地钉扎晶界而限制晶粒的长大,细化再结晶晶 粒的尺寸。

2.2 XRD 分析

XRD 相干衍射区尺寸(d)、晶格应变(<e>)与 半高峰宽($\delta 2\theta$)、各衍射峰最高峰位置(θ_0)、Cu Ka 射线波长(λ)之间的关系,一般用下面函数描述^[7]:

$$\frac{(\delta 2\theta)^2}{\tan^2 \theta_0} = \frac{\lambda}{d} \left(\frac{\delta 2\theta}{\tan \theta_0 \sin \theta_0} \right) + 25 < e^2 >$$
(1)

图 3 是经过 MAC 加工后试样的 3 个面的 XRD 分 析谱和半高峰宽图。图 4 为经 MAC J6 加工并强化固 溶 T76 时效处理后 7085 铝合金 $(\delta 2 \theta)^2 / \tan^2 \theta_0$ 与 $\delta 2 \theta / (\tan \theta_0 \sin \theta_0)$ 之间的关系。通过线性回归,计算出 XRD 相干衍射区尺寸和晶格应变,其结果列于表 2。 位错密度 (ρ) 与 XRD 相干衍射区尺寸 (d)、平均晶 格应变 $(<e^2>^{1/2})$ 之间的关系可以用如下函数描述^[7]:

$$\rho = 2\sqrt{3} < e^2 >^{1/2} / (d \times b) \tag{2}$$

式中,b为柏氏矢量,对于 Al,值为 0.286 nm。通过 上式可以计算出 7085 型铝合金的位错密度,其值列于 表 2。位错对强度的贡献(σ_p)与位错密度(ρ)之间 的关系一般可用 Taylor 函数关系描述为:

$$\sigma_{\rho} = M \alpha G b \rho^{1/2} \tag{3}$$

式中, *M、α、G、b*分别为 Taylor 位向因子(不考虑 织构时为 3.06)、数值因子(0.24)、剪切模量(26 GPa) 和柏氏矢量。

从表 2 可以看出,经过 MAC 加工强化固溶 T76 时效处理 7085 铝合金位错对强度的贡献较低,这有可 能是由于强化固溶的固溶温度较高且保温时间较长, 而经 MAC 处理后内部的位错较多,造成合金再结晶 驱动力加大,使位错大量被消耗掉。其中 7085-3 MAC J6-1 及 2 面为零,这主要是由于其值过小造成。

2.3 拉伸测试

从表中 3 可以看出经 MAC 6 道次加工的 7085 铝 合金挤压材的抗拉强度较未经 MAC 加工的合金,抗 拉强度提高了 110 MPa,提高了近 18.5%,提高幅度



图 3 7085 MAC 铝合金试样 XRD 分析谱和半高峰宽

Fig.3 XRD patterns (a) and FWHW (b) of 7085 MAC alloy (1, 2, 3 indicate three planes of plane 1, plane 2, plane 3 in Fig.1)



Fig.4 Integral breadth analysis to calculate average crystallite size and lattice strain from XRD data for 7085-3 MAC J6 on three planes: (a) plane 1, (b) plane 2, and (c) plane 3

表 2 从 7085-3 MAC J6 的 XRD 数据计算出的一些微观结构 与力学性能的特征参数

Table 2 Some microstructural and mechanical features calculated parameters from XRD data for 7085-3 MAC J6

on three planes			
Parameters	Plane 1	Plane 2	Plane 3
$d_{\rm Ave}/{ m nm}$	77.70	75.82	82.37
$< e^2 > \frac{1}{2} / \%$	0	0	0.03108
$\rho/\times 10^{14} \text{ m}^{-2}$	0	0	0.6036
$\sigma_{ m ho}/{ m MPa}$	0	0	4.243

Note: d_{Ave} -average grain size; *e*-lattice strain; ρ -dislocation density; σ_{ρ} -dislocation contribution to the strength

明显,伸长率提高了 11.3%, MAC 加工大幅度提高了 合金的拉伸性能。

合金的屈服强度构成可以用下面的公式^[8-9]表示:
$$\sigma_{0.2} = \sigma_0 + \sigma_{\rho} + \sigma_{LAGB} + \sigma_{HAGB} + \sigma_{ss} + \sigma_t$$
 (4)

其中, σ 为晶格摩擦应力(同种材料其值相同),

表 3 7085 铝合金的拉伸性能

Table 3 Tensile properties of 7085-3 and 7085-3 MAC J6

alloys		
Alloy	Tensile strength/MPa	Elongation/%
7085-3	594.80	10.60
7085-3 MAC J6	704.83	11.80

晶粒内部位错强化, σ_{LAGB} 为低角度晶界强化, σ_{HAGB} 为高角度晶界强化, σ_{ss} 为固溶强化以及 σ_{t} 为时效强化。主要讨论 σ_{ρ} 、 σ_{LAGB} 及 σ_{HAGB} 对合金性能的影响,可以用下面公式进行表示^[8-9]:

$$\sigma_{\text{LAGB}} + \sigma_{\rho} = M\alpha G (b^2 \rho_0 + 3b(1-f) \overline{\theta}_{\text{LAGB}}/L)^{1/2}$$
(5)
$$\sigma_{\text{HAGB}} = k_{\text{H,P}} (f/L)^{1/2}$$

式中,M、 α 、G、b分别为 Taylor 位向因子(不考虑 织构时为 3.06)、数值因子(0.24)、剪切模量(26 GPa) 和柏氏矢量(0.286 nm)。考虑到表 2 中计算的结果,

计算中位错强化对合金的强度的贡献不大, 计算中位

错密度为 0。将表 1 中的相关数据代入上述公式,得 到表 4。

从表中可发现,7085 铝合金经 MAC 加工后低角 度晶界、高角度晶界对屈服强度的贡献值分别达到 16.8、8.3 MPa, 比未经 MAC 加工的相应值提高了 11.1、 4.6 MPa。晶界强化对合金屈服强度的贡献合计只有 15.7 MPa, 相对于 MAC 加工后合金的抗拉强度提高 了 110 MPa, 说明 MAC 加工对合金的强化机制主要 是固溶强化和时效强化。MAC 加工能促使未溶及难溶 化合物破碎溶解,使析出相原子回溶到基体中去,增 加了合金固溶时的固溶度,提高了合金的时效沉淀强 化效果,大幅提高了合金的强度。由于 MAC 加工可 改善铝合金在铸造过程中的缩松、收缩裂纹等缺陷, 极大的细化晶粒,同时提高晶粒的等轴化程度,使得 晶界滑移更容易在再结晶晶粒之间开动和协调,变形 阻力减小^[10],合金可承受的塑性变形量增加,因而伸 长率也相应提高了 11.3%, 但是比抗拉强度 18.5%的 提高幅度要略低,这可能是析出在晶界间起钉扎作用 的 Al₃Sc、Al₃Zr 和 Al₃(Sc, Zr)等第二相粒子造成的。

表 4 7085 型铝合金晶界强化

 Table 4
 Grain boundaries strengthening of 7085 type

aluminu		
Alloy	$\sigma_{ m LAGB}/ m MPa$	$\sigma_{ m HAGB}/ m MPa$
7085-3	5.709194	3.659601
7085-3 MAC J6	16.82042	8.281295

3 结 论

1) MAC 加工可以显著细化合金的晶粒,晶粒的 尺寸从 87.7 μm 下降到 17.9 μm,晶粒细化机制主要 是机械击碎和动态再结晶。 2) 较未经 MAC 加工合金相比,经 MAC 加工 7085 合金的抗拉强度提高 110 MPa,伸长率提高了 11.3%。

3) 位错强化及晶界强化对经 MAC 加工强化固溶 T76 时效 7085 型铝合金挤压材强度的贡献较小,主要 强化机制为固溶沉淀强化。

参考文献 References

- [1] Yuuji Kimura, Setsuo Takaki. Material Japan[J], 1997, 36(11): 1062
- [2] Ning Xinglong(宁兴龙). Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2001, 30(5): 330
- [3] Zhao Zhilong(赵志龙), Zhang Hainan(张海南). Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2000, 29(5): 304
- [4] Zhang Tingjie(张廷杰), Zhang Xiaoming(张小明), Tian Feng(田锋) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀 有金属材料与工程)[J], 2001, 30(5): 335
- [5] Cui Zhongqi(崔忠圻). Metallurgy and Heat-Treat(金属学与 热处理)[M]. Beijing: China Machine Press, 1991
- [6] Li Huizhong(李慧中), Zhang Yonghong(张永红). Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 1999, 28(2): 110
- [7] Xu Xiaojing(许晓静), Zhang Xuefeng(张雪峰), Cao Jinqi(曹进琪) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2006, 35(S2): 395
- [8] Marcello Cabibbo. Materials Science & Engineer A[J], 2013, 560: 413
- [9] Luo P, McDonald D T, Xu W et al. Scripta Materialia[J], 2012, 66: 785
- [10] Jian Weiwei(简炜炜), Kang Zhixin(康志新), Li Yuanyuan (李元元). The Chinese Journal of Nonferrous Metals(中国有 色金属学报)[J], 2008, 18(6): 1005

Effect of Multi-axial Compression on Microstructure and Mechanical Properties of 7085 Aluminum Alloy Extrusions

Mo Jiping, Cheng Xiaonong, Deng Ping'an, Xu Xiaojing, Wu Yao, Jiang Wei (Jiangsu University, Zhenjiang 212013, China)

Abstract: The effect of multi-axial compression on microstructure and mechanical properties of 7085 aluminum alloy extrusions was investigated by X-ray diffraction (XRD), electron back-scattered diffraction (EBSD) and tensile test. The results show that multi-axial compression could refine the grain size (from 87.7 μ m to 17.9 μ m) with the grain refinement mechanism of dynamic recrystallization, increase the tensile strength by 110 MPa which is primarily attributed to solution strengthening and aging strengthening. **Key words:** 7085 aluminum alloy; multi-axial compression; EBSD; grains refinement

Corresponding author: Mo Jiping, Ph. D., School of Mechanical Engineering, Jiangsu University, Zhenjiang 212013, P. R. China, Tel: 0086-511-88792058, E-mail: JPM1968@163.com