Ti-55531 合金变形及断裂行为的原位 SEM 分析

黄朝文¹,谭长生²,辛社伟³,赵永庆³,万明攀¹

(1. 贵州大学 高性能金属结构材料与制造技术国家地方联合工程实验室,贵州 贵阳 550025)

(2. 西安理工大学, 陕西 西安 710048)

(3. 西北有色金属研究院, 陕西 西安 710016)

摘 要: 采用原位 SEM 拉伸方法对比分析了 Ti-55531 合金片层和双态组织静载下的变形及断裂行为。结果表明,静载 下 α 相的特征参数对该合金的形变、裂纹萌生及扩展有强烈影响。片层组织中粗大次生 α_s 片较软, α_s 片最先变形促进 位错滑移,位错运动至次生 α_s 和残留 β_r 的界面处堆积,塑性变形导致局部应力集中促进裂纹萌生,并沿 α_s/β_r 相界面扩 展。双态组织中初生等轴 α_p 是相对最软相且尺寸较大,位错滑移自由程较大,易启动多系滑移, α_p 内不同位向的滑移 线交割促进应力集中,部分位错在 α_p/β_{trans} 界面处堆积产生应力集中,两者导致微裂纹萌生于 α_p 内及 α_p/β_{trans} 界面,并 沿 α_p/β_{trans} 界面和 α_p 聚集处扩展。

关键词:	Ti-55531 合金	:; 变形行为;	断裂机理;	原位 SEM	分析	
中图法分	→ 送号: TG146	5.23	文献标识码:	А	文章编号:	1002-185X(2020)01-0331-06

Ti-55531及Ti-5553合金作为当前国际最新的高强 韧钛合金之一,已逐渐替代 Ti-1023,用于制造大型客 机的起落架、发动机舱吊挂接头等关键承力部件^[1,2]。 航空结构件服役环境的复杂性,导致其变形及断裂行为 也比较复杂。因此,对航空结构材料的变形和断裂机理 及其影响因素的深入研究,掌握结构件用材料的变形及 断裂规律,进而对结构设计的优化,延长关键结构件的 服役寿命,是保证大型客机的安全稳定飞行的重要基 础。近年来,虽然对 Ti-55531 及 Ti-5553 合金的研究报 道颇多,如文献[3-6]对Ti-5553合金在固溶升温及冷却、 以及后续时效过程的固态相变等问题做了大量工作;文 献[7-10]研究了 Ti-55531 及 Ti-5553 合金在不同温度区 的热加工变形行为; 文献[11,12]研究了 C 或 Si 元素对 Ti-5553 固溶时效过程组织演化行为: 文献[13]对特定 温度下 Ti-5553 合金单相 β和 β/α 两相态的微观结构和 力学性能分别进行了研究,建立了热处理过程控制 Ti-5553 组织与性能的研究体系; 文献[14-16]研究了不 同初始状态下Ti-5553 钛合金疲劳形变机制及其循环变 形响应,同时初步探讨了该合金的疲劳裂纹萌生问题 等。然而上述研究主要集中在合金的相变、组织-性能 关系方面,关于组织对合金形变、裂纹萌生及扩展行为 的影响报道极少,由于该合金服役过程的变形损伤相关

数据不完善,对大飞机结构安全设计及该合金的推广应 用都带来困难。

鉴于此,作者前期系统研究了Ti-55531合金片层 和双态组织状态在拉伸^[17]、扭转^[18]及高周疲劳^[19]等载 荷下的变形及断裂行为,初步揭示了该合金在不同载 荷情况下显微组织特征对其变形及断裂的影响规律。 但是,这些研究结果都是基于非原位测试的变形及断 裂前后试样组织特征变化的对比结果,未能完全揭示 合金变形过程组织的真实演化及对合金变形和断裂的 影响规律。由此,本实验借助能实时观测合金变形及 断裂行为的原位SEM 拉伸检测技术,对比分析 Ti-55531合金片层和双态两种组织状态的形变及断裂 特征,进一步揭示组织对合金形变行为、裂纹萌生及 裂纹扩展的影响规律,以期能为大飞机结构安全性设 计提供基础数据,同时也对前期研究成果的正确性进 行验证。

1 实 验

原材料是由西部超导材料科技有限公司提供的 Φ350 mm 的 Ti-55531 合金成品棒。所有实验材料均 取自该棒材,合金的相变点为(830±5) $C^{[20]}$ 。对试样分 别采用 860 C, 2 h, AC (air cooling)和 790 C, 2 h, AC 的

收稿日期: 2019-01-22

基金项目:国家自然科学基金 (51471136,51801037);贵州省科技计划项目(黔科合平台人才[2018]5781号);贵州省教育厅青年科技人才 成长项目(黔教合 KY 字[2018]104)

作者简介: 黄朝文, 男, 1988 年生, 博士, 副教授, 贵州大学材料与冶金学院, 贵州 贵阳 550025, 电话: 0851-86327683, E-mail: huangchaowen318@163.com

固溶, 在统一的时效工艺 600 °C, 6 h, AC 热处理后, 分别获得片层和双态组织, 如图 1 所示。片层组织(图 1a)由粗大的 β 晶粒(~250 μ m)内析出的长片次生 α_s 和 残留 β_r 交错排列而组成。且 β 晶界处有少量晶界 α_{GB} , β 晶粒内有大量尺度为 10~20 μ m 的显微组织不均匀微 区, 但宏观表现为均匀组织; 双态组织(图 1b)由弥散 分布的等轴 α_p 、晶界 α_{GB} 、细小针状次生 α_s 及残留 β_r 组成, 具体组织特征参数详见前期文献[17]的报道。

原位 SEM 拉伸实验在 FEG-450 热场发射扫描电 子显微镜上进行,试样尺寸如图 2 所示。试样经热处 理、精加工后,利用金相砂纸和尼龙布进行打磨和抛 光,然后对试样表面进行腐蚀,以便观察试样表面的 组织形貌。试样加载后,每间隔一定的位移量 (0.1 mm),暂停进行高倍拍摄,以获取试样表面组织 变形情况。其余时间则全程录像,以便动态分析试样 的拉伸变形及断裂全过程。

2 结果与分析

Ti-55531 合金片层和双态组织的原位 SEM 拉伸 曲线

Ti-55531 合金片层和双态 2 种组织的原位 SEM 拉伸曲线如图 3。2 种组织的名义应力强度 σ 均随名义应变 ε 的增加呈先缓慢增加,到最大值后急速下降



图 1 Ti-55531 合金热处理后的显微组织

Fig.1 Microstructures of Ti-55531 alloy after heat treatments: (a) lamellar microstructure and (b) bimodal microstructure





的趋势(图 3)。这不同于该合金室温拉伸曲线有明显屈 服现象和明显的应变强化阶段[17]。原因可能是试样尺 寸不同及原位试样带缺口所致,而与组织差异无关, 因为原位 SEM 拉伸试样原料、热处理工艺及 2 种组织 形态都与室温拉伸一致,区别仅在于原位 SEM 试样形 状及尺寸不同于室温拉伸试样,且2种组织原位 SEM 拉伸曲线与相应的室温拉伸曲线的区别都相似,都表 现出同样的上述变化趋势。另外,对比2种组织的原 位拉伸曲线发现,2种组织表现出明显不同的应变硬 化速率,总体而言片层的名义应力-应变曲线斜率比双 态的大,即片层的应变硬化速度显著的比双态的高。片 层在名义应变为18.50%时,强度达到最大值1252 MPa。 双态的强度最大值(1080 MPa)比片层的小,但双态的 最大名义应变(~22.50%)却大于片层(~19%)。如此不同 的力学行为表现与 2 种组织不同的变形和损伤行为密 切相关,后面将从2种不同组织的变形及裂纹萌生和 扩展行为进一步的对比分析。



图 3 Ti-55531 合金片层和双态组织的原位拉伸曲线

Fig.3 In-situ tensile nominal stress-strain curves of Ti-55531 alloy with lamellar microstructure (LM) and bimodal microstructure (BM)

2.2 合金片层和双态组织的变形及裂纹萌生的原位 分析

图 4 为随变形量增加片层组织的变形和裂纹萌生 特征,图中方框为原位分析的标记位置。当名义应变 ε为 8.78%时,对比变形前后(图 4a 和 4b),组织几乎 没有变化。因为在8.78%的名义应变下,强度(398 MPa) 仅为最大强度(1252 MPa)的 1/3 左右(图 4a), 根据强度 水平可推断该变形量在弹性范围内,所以没有明显的 塑性变形特征。随变形的继续进行,当 ε 到 13.75%时, 强度值为最大强度的 2/3 左右,接近屈服值。此时组 织内出现局部的应力集中促进局部塑性变形,导致组 织的颜色衬度加深(图 4c 标记位置)。强度随变形的进 一步增加也增加。当ε到18.50%时强度达到最大值, 标记处组织发生严重的塑性变形,微裂纹在片层的次 生 α_s 片内或 α_s/β_r 界面处萌生(图 4d)。根据前期研究结 果^[17]可知,片层中粗大 α_s 片比 β_r 片软,片层的塑性主 要由粗大 α_s片的塑性变形提供。因此,随变形量的增 加, α_{s} 和 β_{r} 两相变形不协调, α_{s}/β_{r} 界面处容易堆积位 错,形成应力集中,最终导致微裂纹在此处萌生。当 局部应力超过较软的 a_s 的极限强度时, a_s 内部也将可 能萌生微裂纹^[19]。

图 5 为双态组织随变形量增加的变形特征,图中圆圈为原位分析的标记。图 6 为双态组织中微裂纹的萌生特征。随变形量的增加,双态的变形主要体现在

等轴 $\alpha_{\rm p}$ 上,在 SEM 下几乎观察不到 $\beta_{\rm trans}$ 的微观变形 (图 5)。其原因与普通拉伸和扭转变形时相同,等轴 α_p 比 β_{trans} 软,因此双态的变形主要由等轴 α_p承担^[17,18]。 当名义应变 ε 量为 12.5% 时, 拉伸强度(544 MPa)为最 高强度(1080 MPa) 的一半左右(图 3)。此时,试样整 体未屈服,但是局部开始屈服,产生塑性变形,等轴 $\alpha_{\rm p}$ 内开始出现明显的滑移线(图 5b)。随变形的增加, ε 达 19.48%时,强度快接近最高强度水平,试样整体屈 服。此时,等轴 α_p内滑移线数量显著增加(图 5c)。当 ε达到 21.75%时,强度达到最大值,试样发生严重塑 性变形,等轴 α_p内滑移线密集排列(图 5d)。需要说明 的是,由于该试样主裂纹未沿图中标记处扩展,且扩 展路径离标记位置有一定距离,所以即使强度已到达 最大值,但图中标记位置仍未观察到裂纹萌生特征。 但实际上,当强度达到最大值时,局部区域早已萌生 了很多微裂纹,且该双态组织试样萌生微裂纹后,裂 纹很快扩展至整体断裂, 来不及原位观察裂纹的萌生 特征。为了进一步研究裂纹的萌生行为,对断裂试样 的主裂纹附近区域进行了仔细分析,找到很多尚未扩 展的次生裂纹,进行高倍放大发现了许多微裂纹的萌 生特征,如图 6。进一步分析表明,双态变形时,微 裂纹主要在等轴α_p内的滑移带处(图 6a)和α_p/β_{trans}界面 处(图 6b)萌生。另外,等轴 ap的尺寸对塑性变形有显 著影响,等轴 α,的尺寸越大,变形越剧烈。如图 5 所



图 4 片层组织的变形及微裂纹萌生行为

Fig.4 Microcrack initiation behavior of LM: (a) original microstructure, (b) nominal strain of 8.78%, (c) nominal strain of 13.75%, and (d) nominal strain of 18.50%



图 5 双态组织的变形行为

Fig.5 Deformation behavior of BM: (a) original microstructure, (b) nominal strain of 12.5%, (c) nominal strain of 19.48%, and (d) nominal strain of 21.75%

示,圆圈标记周围的等轴 a_p 的尺寸都比标记处 a_p 的尺 寸小,拉伸过程当标记处 a_p 内已经有明显高密度滑移 线时,周围的等轴 a_p 内仍然几乎没有明显的滑移线产 生。因此,等轴 a_p 尺寸越大,强度越低,越易先屈服 产生塑性变形。2种组织的原位 SEM 拉伸结果显示, 微裂纹萌生前试样可能没有整体塑性变形,但都表现 出显著的局部塑性变形(图 4c、5d)。该原位 SEM 拉伸 还进一步证实了微裂纹的萌生是组织内部局部塑性变 形不协调的结果。

2.3 合金片层和双态组织裂纹扩展的原位 SEM 分析

图 7 是片层组织裂纹扩展行为的原位 SEM 分析。 片层组织拉伸时,裂纹穿过 as 片扩展, as 片取向的各 向异性促进裂纹在相邻 as 片间扩展时发生偏折。裂纹 尖端的应力集中导致 as 片变形,进一步促进裂纹扩展 路径的曲折。如图 7a 为裂纹扩展初期,裂纹前端 as 片被剪切变形,由于裂纹穿过 as 片时发生偏转,导致 路径曲折。随变形量的继续增加,裂纹发生分叉,在 裂纹尖端的塑性区产生微裂纹,微裂纹相互连接形成 长裂纹(图 7b)。



图 6 双态组织的微裂纹萌生特征

Fig.6 Microcracks initiation behavior of BM: (a) microcrack initiates on slip lines in α_p interior and (b) microcrack initiates on α_p/β_{trans} interface



图 7 片层组织的裂纹扩展行为

Fig.7 Microcracks propagation behavior of LM: (a) some lamellar α_s sheared during the earlier stage of microcrack propagation and (b) microcrack bifurcation, small microcracks connect into relative long cracks

图 8 为双态组织裂纹扩展行为的原位 SEM 分析。 双态组织拉伸时,裂纹主要穿过相对较软且尺寸较大 的等轴 α_p聚集处扩展,由于等轴 α_p的不均匀分布和外 加载荷的双重影响,导致裂纹扩展路径有较大的波折, 最终裂纹扩展路径也比较曲折。图 8a 为裂纹扩展的初 期状态,此时主裂纹前端出现一个塑性区,塑性区内 有少量滑移带和微裂纹,裂纹扩展方向与拉伸主应力 轴呈 23.37 ℃的夹角。此时主裂纹尺寸较小, 且裂纹扩 展方向与最大切应力方向(与拉伸主应力轴呈 45 % 美角 的方向)相差较大,偏差约为正的 11.5 °左右,此时主 裂纹尖端裂纹扩展主要受组织的影响。随变形量的增 加,主裂纹长度增加,主裂纹前端塑性变形区尺寸也 增大, 塑性区内滑移带和微裂纹数量也增多。此时主 裂纹扩展受组织的影响逐渐减小,外加载荷对主裂纹 尖端扩展方向的影响逐渐占主导,因此主裂纹扩展方 向朝最大切应力方向偏转,与拉伸主应力轴夹角增大 至接近最大切应力方向(图 8b)。继续变形, 主裂纹长 度随变形量的增加而继续增加,但此时主裂纹扩展方 向与拉伸主应力轴夹角进一步增大至 69.29°, 即与最 大切应力方向的正偏差缩小后又朝与最大切应力方向 呈负偏差的方向继续偏转,而且负偏差还在逐渐增大 (图 8c)。说明此时影响主裂纹扩展的主要因素又发生 转变, 主导因素从外加载荷又转变为组织因素。因为, 如果主导裂纹扩展的因素仍为外加载荷,则主裂纹扩 展方向与最大切应力方向的正偏差逐渐缩小后,裂纹 应该继续保持沿最大切应力方向扩展直至试样断裂。 但是, 刚好相反, 在裂纹扩展的后期, 裂纹扩展方向 一直保持与最大切应力方向呈现 15°以上的偏差(图 8c、8d)。说明此时组织因素比最大切应力对裂纹扩展 路径的影响更大。进一步的分析发现,影响裂纹扩展 的关键组织因素是较软且尺寸较大的等轴 ap。裂纹主 要穿过较大尺寸的等轴 αp聚集处或沿 αp/βtrans 界面扩 展(图 8d)。

如前所述,因为大尺寸的 a_p 强度比小尺寸的 a_p 更低,更易先屈服发生塑性变形(图 5),较大塑性变形 后, a_p 内滑移带开裂萌生裂纹(图 6a 和图 8d 中 1 区), 相邻 a_p 内微裂纹长大相互连接形成更长的裂纹,从而 促进裂纹扩展(图 8d 中 2 区)。在局部无 a_p 区域,裂纹 在 β_{trans} 内的扩展机制和全片层组织中裂纹扩展机制相 同,裂纹主要沿次生 a_s 片与残留 β_r 基体界面扩展,少 量裂纹穿过 β_{trans} 组织内向强度相对较低的 a_s 片扩展。 裂纹扩展过程,等轴 a_p 内不同的滑移带及 β_{trans} 内 a_s 片的不同位向使扩展方向的角度变化,最终导致双态 组织的裂纹扩展路径曲折。



图 8 双态组织的裂纹扩展行为

Fig.8 Microcracks propagation behavior of BM: (a) a small plastic zone forms on the tip of main-crack during the earlier stage of microcrack propagation, a few slip bands and microcracks in the plastic zone; (b) the size of plastic zone increases with increasing of deformation, the number of both slip bands and microcrack grows; (c) microcracks connects with each other to form a long crack; (d) the main-crack transforms across some large size ap phases

综上所述,显微组织特征对 Ti-55531 合金的变形 和断裂行为有显著影响,不同形态的 α 相及残留 β_r 的 强塑性不同,变形行为也不同,导致 2 种组织的整体 变形及损伤断裂行为不同。随着等轴 a_p 、次生 a_s 和残 留 β_r 的强硬度逐渐增加,越难产生塑性变形^[18]。由于 相邻两相的塑性变形程度不同,导致两相界面处变形 不协调,产生应力集中促进裂纹在界面处萌生,并沿 界面或穿过弱相扩展。因此,片层组织的微裂纹主要 萌生于 a_s/β_r 界面处,并沿 a_s/β_r 相界扩展。双态组织的 微裂纹主要萌生于等轴 a_p 内及 a_p/β_{trans} 界面处,并沿 a_p/β_{trans} 界面或沿粗大 a_p 内滑移线界面穿过等轴 a_p 扩 展。组织形态影响裂纹扩展方向,进而影响裂纹扩展 路径的曲折度。上述研究结果与前期通过拉伸^[17]、扭 转^[18]和高周疲劳方法^[19]的研究结果吻合,进一步验证 了前期研究成果的正确性。

3 结 论

1) 静载下显微组织特征对合金的形变、裂纹萌生 及扩展有显著影响。片层组织中粗大 *a*_s 相对最软,最 先变形;裂纹主要萌生于 *a*_s/β_r界面,并沿 *a*_s/β_r相界扩 展。然而双态组织中等轴 *a*_p最软且尺寸较大,位错运 动自由程较大,易启动多系滑移;微裂纹主要萌生于 等轴 *a*_p内及 *a*_p/β_{trans}界面,并沿 *a*_p/β_{trans}界面和粗大 *a*_p 聚集处扩展。

2) 通过原位 SEM 拉伸观察进一步证实了载荷下 合金中微裂纹的萌生是其显微组织内局部塑性变形不 协调的结果。

参考文献 References

- Jones N G, Dashwood R J, Jackson M et al. Scripta Materialia[J], 2009, 60(7): 571
- [2] Banerjee D, Williams J C. Acta Materialia[J], 2013, 61(3):

844

- [3] Jones N G, Dashwood R J, Jackson M et al. Acta Materialia[J], 2009, 57(13): 3830
- [4] Nag S, Zheng Y, Williams R E A et al. Acta Materialia[J], 2012, 60(18): 6247
- [5] Nag S, Banerjee R, Srinivasan R et al. Acta Materialia[J], 2009, 57(7): 2136
- [6] Dehghan-Manshadi A, Dippenaar R J. Materials Science and Engineering: A[J], 2011, 528(3): 1833
- [7] Zhou Wei(周 伟), Ge Peng(葛 鹏), Li Qian(李 倩) et al.
 Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2016, 45(7): 1732
- [8] Warchomicka F, Poletti C, Stockinger M. Materials Science and Engineering A[J], 2011, 528(28): 8277
- [9] Jones N G, Dashwood R J, Dye D et al. Metallurgical and Materials Transactions A[J], 2009, 40(8): 1944
- [10] Dikovits M, Poletti C, Warchomicka F. Metallurgical and Materials Transactions A[J], 2014, 45A(3): 1586
- [11] Wain N, Hao X J, Ravi G A et al. Materials Science and Engineering A[J], 2010, 527(29-30): 7673
- [12] Qin D, Lu Y, Liu Q et al. Materials Science and Engineering A[J], 2013, 561: 460
- [13] Panza-Giosa R. *Thesis for Doctorate*[D]. Hamilton: McMaster University, 2010
- [14] Huang J, Wang Z, Zhou J. Metallurgical and Materials Transactions A[J], 2011, 42(9): 2868
- [15] Huang J, Wang Z, Xue K. Materials Science and Engineering A[J], 2011, 528(29): 8723
- [16] Bettaieb M B, Lenain A, Habraken A M. Fatigue & Fracture of Engineering Materials & Structures [J], 2013, 36(5): 401
- [17] Huang C, Zhao Y, Xin S et al. Journal of Alloys and Compounds[J], 2017, 693: 582

- [18] Huang C, Zhao Y, Xin S et al. Materials Science and Engineering A[J], 2017, 682: 202
- [19] Huang C, Zhao Y, Xin S et al. International Journal of Fatigue [J], 2017, 94: 30
- [20] Huang Chaowen(黄朝文), Zhao Yongqing(赵永庆), Xin Shewei(辛社伟) et al. Rare Metal Materials and Engineering (稀有金属材料与工程)[J], 2017, 46(3): 663

In-situ SEM Observation to Deformation and Fracture Behavior of Ti-55531 Alloy

Huang Chaowen¹, Tan Changsheng², Xin Shewei³, Zhao Yongqing³, Wan Mingpan¹

(1. Guizhou University, Guiyang 550025, China)

(2. Xi'an University of Technology, Xi'an 710048, China)

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

Abstract: Deformation and fracture behavior of Ti-55531 alloy with lamellar microstructure (LM) and bimodal microstructure (BM) under static loading were analyzed by the in-situ SEM tensile method. The results show that the characteristic parameters of the alpha phase have a strong influence on the deformation, crack initiation and propagation behavior of the alloy under static loading. Dislocation initiates at secondary alpha (α_s) interior under pressure, because the coarse α_s plate is softer than residual beta (β_r) lath in LM. Dislocation moves and accumulates at the α_s/β_r interphase during deformation, which induces that cracks initiate at and propagate along the α_s/β_r interphase during the process of fracture. However, beta transaction microstructure (β_{trans}) is greatly harder than equiaxed primary α (α_p) in BM; moreover, α_p with large size could support longer slip length. Both of above reasons lead to a large number of multi-direction slips initiating at α_p during deformation of BM. The intersection of slip lines in different directions promotes stress concentration at α_p inner, and some dislocations accumulate at the α_p/β_{trans} interface to produce stress concentration. These behavior result in the initiation of microcracks within α_p and the α_p/β_{trans} interface, and propagation along the weak interface of α_p/β_{trans} , or the aggregation site of α_p .

Key words: Ti-55531 alloy; deformation behavior; fracture mechanism; in-situ SEM observation

Corresponding author: Zhao Yongqing, Ph. D., Professor, Northwest Institute for Nonferrous Metal Research, Xi'an 710016, P. R. China, Tel: 0086-29-86250729, E-mail: trc@c-nin.com