# **Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr** 合金中次生 α 相对强度 和塑性的影响

张浩宇<sup>1</sup>, 王 川<sup>1,2</sup>, 刘 丹<sup>1</sup>, 程 军<sup>3</sup>, 周 舸<sup>1</sup>, 陈立佳<sup>1</sup>

(1. 沈阳工业大学,辽宁 沈阳 110870)(2. 辽宁大学,辽宁 沈阳 110036)(3. 西北有色金属研究院,陕西 西安 710016)

**摘 要**:利用 EBSD、扫描电镜和透射电镜观测时效处理后新型近 β 钛合金 Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr 的次生 α 相尺寸、形貌和 分布,对时效态合金进行室温拉伸试验,研究次生 α 相对合金强度和塑性的影响。结果表明:时效温度由 520 ℃升高至 560 ℃, 晶内析出的 α<sub>i</sub>相尺寸变化不大但间距明显减小,时效温度继续升高, α<sub>i</sub>相宽度和间距明显增大。时效时间由 4 h 延长至 8 h, α<sub>i</sub>相宽度增大但间距减小,时效时间延长至 12 h, α<sub>i</sub>相无明显变化。建立次生 α 相与合金强度的关系式,并计算次生 α 相对 合金强度的影响项,二者相吻合,表明 α<sub>i</sub>相间距是影响该合金强度的主要因素。经 560 ℃/8 h 时效处理后, α<sub>i</sub>相间距最窄, 抗拉强度最高为 1502 MPa。晶内和晶界析出的次生 α 相联合影响合金塑性。经 560 ℃/8 h 时效处理后,形成最小间距的 α<sub>i</sub> 相和连续的 α<sub>GB</sub>相,合金塑性最差。经过 680 ℃/8 h 时效处理后,形成沿晶界分布且向晶内平行生长的 α<sub>WGB</sub>相,此外 α<sub>GB</sub>相 不连续且 α<sub>i</sub>相间距最大,合金塑性大幅度提高。

关键词: 近 $\beta$ 钛合金; 次生 $\alpha$ 相; 强度; 塑性

中图法分类号: TG146.23

文献标识码: A 文章编号: 1002-185X(2022)06-2137-07

钛合金具有密度低、抗腐蚀性优和无磁性等诸多优 点,在航空、航天、轨道交通和海洋工程等各个领域都 有广泛的应用前景<sup>[1]</sup>。比强度最高的近 β 钛合金是制作 航空航天器构件的理想材料之一,例如,TB8 合金被用 来制作飞机的发动机舱罩;Ti-15-3 合金被用来制作人造 卫星的舱体球壳<sup>[2,3]</sup>。为了追求航空航天飞行器减重、降 耗和提高安全性等目的,需要近β 钛合金不断向高强度、 高塑性的高性能方向发展。

第二相强化是近  $\beta$  钛合金的主要强化机制。 $\alpha$  相作 为该类合金最主要的第二相,与  $\beta$  基体之间形成的  $\alpha/\beta$ 界面有效地阻碍位错运动,从而大幅度提高合金的强度, 同时  $\alpha$  相的尺寸、形貌及其在  $\beta$  晶粒内和晶界的分布都 对合金塑性产生影响<sup>[4-6]</sup>。在工业生产过程中,主要通过 热处理来实现对  $\alpha$  相的调控。因此,相关研究大多集中 于热处理对  $\alpha$  相演变及力学性能变化的影响开展研究工 作。王文婷等<sup>[7]</sup>发现时效温度高于 400 °C时 Ti1023 合金 和 Ti5553 合金的强度主要由次生  $\alpha$  相决定。Zhang 等<sup>[8]</sup> 对 TC21-5V 合金进行了 820 °C/0.5 h 固溶处理及 500 °C /6 h 时效处理,获得了特别细小的次生  $\alpha$  相,使合金的 强度大幅度提高。Wu 等<sup>[9,10]</sup>通过固溶处理改变 Ti55531 合金初生 α 相的尺寸和形貌,并发现这对后续的时效处 理中次生 α 相的间距和宽度产生明显影响,且经 620 ℃/10 h 时效处理后,合金的强塑性匹配最佳。杨柳 等<sup>[11]</sup>对 Ti-15V-3Cr-3Sn-3Al 合金进行不同温度和时间的 时效处理后发现,晶界析出的次生 α 相分布和数量主要 影响合金塑性。可见,相对于初生 α 相,次生 α 相对近 β 钛合金的强度和塑性具有更重要的影响。

Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr 合金是一种新型的近 β 钛合 金,该合金基于 d-电子理论和 Mo 当量准则设计,具备作 为高强钛合金的潜力。然而,次生 a 相对该合金强度和 塑性的影响仍有待明确。为此,本研究通过对该合金进行 不同温度和时间的时效处理,获得不同形貌、尺寸和间距 的次生 a 相,并对拥有不同组织特征次生 a 相的合金进 行室温拉伸性能测试,计算次生 a 相对合金强度的影响 项,建立次生 a 相与合金强度的关系式,分析次生 a 相 对该合金的强化机制以及对该合金塑性的影响。本研究工 作以期为该合金在工业应用过程中力学性能的优化提供 参考,并有助于丰富高强近 β 钛合金的强化机制理论。

收稿日期: 2021-06-10

**基金项目**:国家自然科学基金(51901193);辽宁省教育厅青年科技人才"育苗"项目(LQGD2020012);陕西省重点研发计划(2020GY-251) 作者简介:张浩宇,男,1987年生,博士,副教授,沈阳工业大学材料科学与工程学院,辽宁 沈阳 110870, E-mail: zhanghaoyu@sut.edu.cn

## 1 实 验

选取 Mo、V 和 Fe 元素作为  $\beta$  稳定元素,添加 a 稳 定元素 Al 来降低  $\beta$  相稳定性,添加中性元素 Zr 来提高 的固溶强化效果。基于 d-电子理论Bo和Md值和 Mo 当 量的计算公式<sup>[12,13]</sup>,通过改变各合金元素的添加量来优 化Bo和Md值和 Mo 当量。最终,确定本合金成分为, Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr(质量分数,%)。本合金的Bo值 为 2.7823、Md值为 2.3765,与 TB2、TB6 等商用牌号 的高强近  $\beta$  钛合金接近<sup>[14]</sup>。本合金的 Mo 当量为 12.15, 属于高强钛合金 8~14 的 Mo 当量区间<sup>[13]</sup>。

采用海绵钛、Mo-Al 合金、V-Al 合金、纯 Fe 和海 绵锴作为原料,通过 2 次真空自耗熔炼,获得合金铸锭。 利用金相法测得该合金的  $\alpha/\beta$ 转变温度为(855±5) °C。对 合金铸锭进行  $\beta$  相区锻造,获得合金板材,锻造后立即 放置于预热至 870 °C的热处理炉中保温 30 min,保温结 束后立即水淬,以获得全部为  $\beta$  相的组织。在合金板材 上切取多组试样后,对试样分别进行温度为 520~680 °C 且时间为 4~12 h 的时效处理,以获得具有不同尺寸、 形貌和分布的次生  $\alpha$  相,具体时效工艺参数如表 1 所示。

利用 XRD-7000 型 X 射线衍射仪分析时效处理前合 金的相组成。对时效处理前后的试样进行机械抛光后进 行电解抛光处理,电解介质为 6%的高氯酸、35%的正丁 醇和 59%的甲醇。利用配置 Nordlys Nano 型 EBSD 探测 器的 ZEISS GeminiSEM300 型扫描电子显微镜对电解 抛光后试样的组织进行 EBSD 和 BSE 分析。在时效处 理后的试样中切取厚度为 0.5 mm 的薄片并将厚度打磨 至 50 μm 后,利用 TenuPol-5 型双喷减薄仪进行减薄, 双喷减薄介质与电解抛光介质相同,以制备用于透射电 子显微镜观察的样品。利用 JEM-2100 型透射电子显微 镜进一步观察次生 α 相。利用 MTS Landmark 370.10 型 电液伺服万能试验机对时效处理前后的合金进行室温拉

Table 1         Temperatures and time for aging treatment						
Sample No.	Aging temperature/°C	Aging time/h				
AT0	-	-				
AT1	520	8				
AT2	560	8				
AT3	600	4				
AT4	600	8				
AT5	600	12				
AT6	640	8				
AT7	680	8				

表 1 时效处理的温度和时间

伸试验,拉伸试样尺寸如图1所示,应变速率为0.0025 s<sup>-1</sup>, 测得时效处理前后合金的屈服强度、抗拉强度和断后伸 长率,其中每个时效处理工艺测试3根试样并对实验数 据取平均值以保证结果准确性。

## 2 实验结果

#### 2.1 次生 α 相析出前的合金组织

为了尽量消除初生  $\alpha$  相、 $\beta$  晶粒形貌和孪晶等因素 对次生  $\alpha$  相析出的影响,需保证次生  $\alpha$  相析出前合金组 织全部为等轴  $\beta$  晶粒组成。于是,在时效处理之前,对 合金进行  $\beta$  相区锻造并在  $\beta$  相区保温后水淬。获得的锻 态合金组织如图 2 所示,锻态合金的 XRD 图谱如图 3 所示。可见,合金组织由尺寸约 160  $\mu$ m 的等轴  $\beta$  晶粒



图 1 拉伸试样尺寸





图 2 次生 α 相析出前组织的 EBSD 照片

Fig.2 EBSD image of the microstructure without precipitation of secondary  $\alpha$  phase



图 3 次生α相析出前合金的 XRD 图谱



组成,在晶内和晶界均未发现初生α相、孪晶等存在, XRD 结果再次证明合金组织全部为β相。

### 2.2 时效析出的次生α相

图 4 和图 5 分别为不同时效温度和不同时效时间下 析出的次生  $\alpha$  相在  $\beta$  晶粒内和  $\beta$  晶界的 SEM 照片。

由图 4 可见,在 β 晶粒内,经过时效处理后析出了 针状的晶内 α 相 (intragranular α phase,  $a_i$  相)。对于近 β 钛合金,相变驱动力主导了次生 α 相的析出<sup>[15]</sup>。当时 效温度为较低的 520 ℃时,不足以驱动大量的  $a_i$  相析出, 析出的  $a_i$  相宽度较小、数量较少且间距较大。当时效温 度升高至 560 ℃时,析出的  $a_i$  相数量明显增多且间距最 窄。随着时效温度升高至 600 ℃及以上,过冷度降低导 致  $a_i$  相形核速率降低,同时却为己析出  $a_i$  相的长大提供 了更大的驱动力,导致  $a_i$  相数量减少且发生粗化。由于 Mo、V 和 Fe 等 β 稳定元素在 α 相中固溶度较低,  $a_i$  相 的析出将导致其周围基体形成 β 稳定元素的富集区,该 区域 β 相稳定性较高而难以发生析出。随着  $a_i$  相的粗化, 该区域范围变大,导致  $a_i$  相间距增大。特别是,当时效 温度达到 640 和 680 ℃时, *a*<sub>i</sub>相发生明显粗化且间距明 显增大。对比图 4c 与图 5 可知,当时效时间为较短的 4 h 时, *a*<sub>i</sub> 相未充分析出,其数量较少且间距较大;当时效 时间延长至 8 h 时, *a*<sub>i</sub>相大量析出导致其间距变小,但 同时其宽度增大;继续延长时效时间至 12 h, *a*<sub>i</sub>相宽度 和间距未发生明显增大。

在 β 晶界,温度为最小的 520 ℃(图 4a)和时间为最 短的 4 h(图 5a)的时效处理后均形成了连续且较宽的晶 界 *a* 相(grain boundary *a* phase, *a*<sub>GB</sub> 相)。这是由于 β 晶 界处存在大量缺陷,导致 *a*<sub>GB</sub> 相优先在此形核并长大。 随着时效温度升高至 560 ℃,*a*<sub>GB</sub> 相宽度减小。当时效 温度升高至 600 ℃时,*a*<sub>GB</sub> 相开始出现少量的不连续区 域。当时效温度升高至 640 ℃时,*a*<sub>GB</sub> 相形貌完全不连 续(图 4d)。当时效温度达到 680 ℃时,沿 *a*<sub>GB</sub> 相形成了 平行分布且向晶内生长的 *a*<sub>WGB</sub> 相(图 4e)。很多近 β 钛合 金经过较高温度的时效处理后都形成了类似的组织,例 如,文献[16]报道经过 700 ℃时效处理后的 Ti-7333 合金 中出现了 *a*<sub>WGB</sub> 相。



图 4 不同温度下时效处理 8 h 后析出的次生 α 相的 SEM 照片

Fig.4 SEM images of secondary a phase precipitated after aging at different temperatures for 8 h



图 5 600 ℃不同时间下时效处理后析出的次生 α 相的 SEM 照片 Fig.5 SEM images of secondary α phase precipitated at 600 ℃ after aging for 4 h (a) and 12 h (b)

利用 TEM 进一步观察 *α*<sub>i</sub>相,如图 6 所示,对 *α*<sub>i</sub>相 的宽度和间距分别取样 50 个并计算平均值,得到不同时 效工艺下 *α*<sub>i</sub>相的平均宽度 *w<sub>a</sub>*和平均间距 *λ<sub>a</sub>*如表 2 所示。

当时效温度小于 600 ℃时, 析出的 *a*<sub>i</sub> 相宽度变化不 大, 但间距随时效温度升高而明显减小; 当时效温度达 到 600 ℃并继续升高时, *a*<sub>i</sub> 相宽度和间距均明显增大。 当时效时间不超过 8 h 时, 随时效时间延长, *a*<sub>i</sub> 相宽度 增大且间距减小; 当时效时间超过 8 h 时, *a*<sub>i</sub> 相变化不 大。TEM 下观察到的 *a*<sub>i</sub> 相演变趋势与 SEM 下的观察结 果相吻合。

#### 2.3 合金的强度和塑性

对时效处理前后的试样进行室温拉伸试验,测得合金的工程应力-应变曲线如图 7 所示,测得的屈服强度 ( $\sigma_s$ )、抗拉强度( $\sigma_b$ )、断后伸长率( $\delta$ )和强塑积( $P_{SP}$ ),如表 3 所示。在时效析出次生  $\alpha$  相后,合金的强度均大幅度 提高。随着时效温度的升高,合金强度先增大后减小,塑性的变化趋势则相反。时效时间由 4 h 增至 8 h 时,合

金强度显著提高,但塑性变化并不明显。时效时间继续 增加到 12 h 时,合金的强度略有下降,同时塑性仍未发 生明显变化。其中,经过 560 °C/8 h 时效处理的 AT2 试 样强度最高 ( $\sigma_b$ =1502 MPa、 $\sigma_s$ =1398 MPa);经过 600 °C/8 h 时效处理的 AT4 试样的强塑积相对最高,为 8.54 GPa%, 说明其强塑性匹配相对最佳。可见,次生  $\alpha$  相的析出对 合金的强度和塑性均具有显著影响。

表 2  $\alpha_i$ 相的平均宽度  $w_\alpha$ 和平均间距  $\lambda_\alpha$ 

Table 2	Average w	idth $(w_{\alpha})$	and average	spacing	length	$(\lambda_{\alpha})$	of o	li
---------	-----------	---------------------	-------------	---------	--------	----------------------	------	----

Sample	$w_{\alpha}/nm$	$\lambda_{lpha}/\mathrm{nm}$
AT1 (520 °C/8 h)	58	310
AT2 (560 °C/8 h)	62	71
AT3 (600 °C/4 h)	56	224
AT4 (600 °C/8 h)	98	101
AT5 (600 °C/12 h)	101	143
AT6 (640 °C/8 h)	158	326
AT7 (680 °C/8 h)	296	434



图 6 时效析出次生 a 相的 TEM 照片

Fig.6 TEM images of secondary  $\alpha$  phase precipitated after aging: (a) 520 °C/8 h; (b) 560 °C/8 h; (c) 600 °C/4 h; (d) 600 °C/8 h; (e) 600 °C/12 h; (f) 640 °C/8 h; (g) 680 °C/8 h



图 7 室温拉伸试验后合金的工程应力-应变曲线

Fig.7 Engineering stress-strain curves of the alloys after tensile test at room temperature

## 3 讨 论

近 β 钛合金的强化主要包括以下几个方面: 合金元 素固溶于 β 相中形成的固溶强化; β 晶界强化; 初生 α 相与β基体形成的界面强化;次生α相引发的沉淀强化<sup>[17]</sup>。 本试验中不存在初生α相,则合金的屈服强度可用下式 来描述:

$$\sigma_{\rm s} = \sigma_{\rm c} + \sigma_{\rm ss} + \sigma_{\rm gb} + \sigma_{\rm sa} \tag{1}$$

式中, $\sigma_c$ 为单晶摩擦应力影响项,MPa; $\sigma_{ss}$ 为固溶强化 影响项,MPa; $\sigma_{gb}$ 为 $\beta$ 晶界强化影响项,MPa; $\sigma_{sa}$ 为次 生  $\alpha$  相对强度的影响项,MPa。其中,单晶摩擦应力影

Table 5 Their strength, utumate tensite strength, elongation, and product of strength and plasticity of the anoys							
Sample	$\sigma_{\rm s}/{ m MPa}$	st.dev	<i>σ</i> <sub>b</sub> ∕MPa	st.dev	$\delta$ /%	st.dev	P <sub>SP</sub> /GPa%
AT0 (before aging)	744	6.9	851	7.8	8.9	0.9	7.57
AT1 (520 °C/8 h)	1174	7.8	1282	8.3	6.1	0.5	7.82
AT2 (560 °C/8 h)	1398	9.0	1502	9.6	3.6	0.2	5.41
AT3 (600 °C/4 h)	1218	8.7	1305	7.7	6.1	0.2	7.96
AT4 (600 °C/8 h)	1325	7.7	1423	8.4	6.0	0.2	8.54
AT5 (600 °C/12 h)	1269	7.5	1368	9.3	6.2	0.3	8.48
AT6 (640 °C/8 h)	1155	7.0	1294	8.2	6.4	0.6	8.28
AT7 (680 °C/8 h)	976	6.5	1056	7.2	8.0	0.8	8.44

(2)

表 3 合金的屈服强度、抗拉强度、断后伸长率和强塑积

响项  $\sigma_{cx}$  固溶强化影响项  $\sigma_{ss}$  和  $\beta$  晶界强化影响项  $\sigma_{gb}$  的 总和可由次生  $\alpha$  相析出前合金屈服强度测得,则公式(2) 如下:

 $\sigma_{s} = \sigma_{s,AT0} + \sigma_{s\alpha}$ 

由表 3 可知, *σ*<sub>s,AT0</sub> 为 744 MPa, 通过式(2)计算的次 生 α 相对强度的影响项 *σ*<sub>sα</sub> 如表 4 所示。

不同时效工艺下析出的次生  $\alpha$  相的差异主要表现在 其宽度和间距上。因此,次生  $\alpha$  相对强度的影响与建立  $\alpha_i$ 相的平均宽( $w_a$ )和平均间距( $\lambda_a$ )项 $\sigma_{s\alpha}$ 之间的关系如图 8 所示。由图 8 可知, $\sigma_{s\alpha}$ 与  $w_a$ 之间并无明显的线性关系,

Table 4	Values of str	enoth change induced by secondary <i>a</i> phase
	表 4	次生 α 相对强度的影响项

inoit i fundes of serenge	enange maarra s	y secondary or phase
Sample	$\sigma_{\rm s}/{ m MPa}$	$\sigma_{ m sa}/ m MPa$
AT1 (520 °C/8 h)	1174	430
AT2 (560 °C/8 h)	1398	654
AT3 (600 °C/4 h)	1218	474
AT4 (600 °C/8 h)	1325	581
AT5 (600 °C/12 h)	1269	525
AT6 (640 °C/8 h)	1155	411
AT7 (680 °C/8 h)	976	232

而 σ<sub>sa</sub>随 λ<sub>a</sub>发生单调变化,可推测 α<sub>i</sub>相平均间距是影响 合金强度的关键因素。下面进一步分析 α<sub>i</sub>相的强化机制。 在变形过程中,位错首先开动于 β 基体,由于 α<sub>i</sub>/β



图 8  $\sigma_{sa}$ 与 $w_{\alpha}$ 之间的关系及 $\sigma_{sa}$ 与 $\lambda_{\alpha}$ 之间的关系

Fig.8 Dependence of  $\sigma_{s\alpha}$  on  $w_{\alpha}$  (a); dependence of  $\sigma_{s\alpha}$  on  $\lambda_{\alpha}$  (b)

界面处存在严重的晶格失配,当位错运动至此界面处时 被阻挡<sup>[18]</sup>。随着越来越多的位错开动,*α<sub>i</sub>/β*界面处将形 成位错塞积,使合金的强度提高。在此过程中,*α<sub>i</sub>*相平 均间距的影响可分为以下2种情况:

#### (1) 位错塞积于 α<sub>i</sub>/β 界面

图 9 为在 α<sub>i</sub> 相之间位错运动示意图。当位错于 β 基 体开动且方向垂直于 α<sub>i</sub>/β 界面运动时,位错将塞积于 α<sub>i</sub>/β 界面,其前缘的局部应力为Ntb,其中,N为 α<sub>i</sub>/β 界面堆 积位错的数量; τ为施加的应力; b为合金的伯格斯矢量; 与此同时,位错塞积前缘将承受一个对其产生排斥力的 短程应力场τ<sub>\*</sub>,在平衡状态下有如下关系式<sup>[17]</sup>:

 $N\tau b = \tau * b$  (3)

α<sub>i</sub>/β界面塞积位错的数量N如下式所示<sup>[17]</sup>:

$$N = \frac{\left(1 - \nu\right)\pi\tau}{\mu b} \cdot \frac{\lambda_{\alpha}}{2} \tag{4}$$

式中,v为合金的泊松比, $\mu$ 为合金的剪切模量, $\lambda_a$ 为  $\alpha_i$ 相的平均间距。

根据式(3)和式(4),得到位错塞积于  $\alpha_i$   $\beta$  界面对应的 应力如下:

$$\tau = \left(\frac{2\mu b\tau_*}{(1-\nu)\pi}\right)^{\frac{1}{2}} \lambda_{\alpha}^{-\frac{1}{2}} = k_1 \lambda_{\alpha}^{-\frac{1}{2}}$$
(5)

式中, k<sub>1</sub>为常数。

(2) 位错滑移平行于 α<sub>i</sub>/β 界面

当位错的开动方向与 α<sub>i</sub>/β 界面呈一定角度 θ 时, 塞 积位错的滑移方向将与 α<sub>i</sub>/β 界面平行以协调变形的继续 进行<sup>[19]</sup>,如图 9 所示。于是,式(3)有如下形式:

*N*cosθτb=τ\*b (6) 此时 τ\*为位错沿 α<sub>i</sub>/β 界面开动的临界应力。结合式(4)和 式(6),则有

$$\tau = \left(\frac{2\mu b\tau_*}{\left(1-\nu\right)\cos\theta\pi}\right)^{\frac{1}{2}}\lambda_{\alpha}^{-\frac{1}{2}} = k_2\lambda_{\alpha}^{-\frac{1}{2}}$$
(7)

式中, k<sub>2</sub>为常数。

由式(5)和式(7)可知,次生 a 相的强化效果与  $a_i$  相平均间距  $\lambda_a$  的-0.5 次幂呈线性关系,这与图 6 所示的趋势 相符。因此, $a_i$  相平均间距是影响时效析出后合金强度 的主要因素,随着  $a_i$  相平均间距减小,合金强度提高。 合金塑性不仅受晶内  $a_i$  相的影响而且受晶界处次生 a 相 的影响。与时效析出前的组织对比,试样 AT1 和 AT3 晶界处都出现了连续的  $a_{GB}$  相。这种连续  $a_{GB}$  相的存在 将导致变形过程中裂纹易于萌生于  $\beta$  晶界并沿连续的  $a_{GB}$  相扩展<sup>[20]</sup>。因此,试样 AT1 和 AT3 的塑性均较低。 试样 AT2 除存在连续  $a_{GB}$  相外,其  $a_i$  相间距最窄,约束 了位错的有效滑移范围,导致其塑性最差。然而,试样



图9 在 ai 相之间位错运动示意图



AT4、AT5、AT6 的塑性有所提高。这是因为它们的  $a_{GB}$ 相出现不连续区域,沿 β 晶界扩展的裂纹在穿过这些区 域时需消耗大量的能量,降低了裂纹的扩展速率<sup>[21]</sup>;此 外, $a_i$ 相间距增大,增加了位错的自由滑移距离。值得 注意的是,试样 AT7 出现了沿晶界分布并向晶内平行生 长的  $a_{WGB}$ 相。 $a_{WGB}$ 相的存在改变了 β 晶界处裂纹的扩 展方向,对塑性具有积极影响<sup>[22]</sup>。同时,试样 AT7 还拥 有最大的 $a_i$ 相间距。在大间距 $a_i$ 相、不连续 $a_{GB}$ 相和 $a_{WGB}$ 相三者的联合影响下,试样 AT7 表现出相对最佳的塑性。

## 4 结 论

 4.1) 经 560 ℃/8 h 时效处理后,合金强度达到峰值, 屈服强度为 1398 MPa,抗拉强度为 1502 MPa;经
 600 ℃/8 h 时效处理后,合金强塑性匹配相对最佳,强 塑积为 8.54 GPa%。

 建立了次生 α 相与合金强度的关系式,与计算得 到的次生 α 相对合金强度的影响趋势相吻合,证明了晶 内 α<sub>i</sub>相间距是影响该合金强度的主要因素,合金强度随 α<sub>i</sub>相间距减小而增大。

3) 晶界处连续的 α<sub>GB</sub> 相和晶内间距较小的 α<sub>i</sub> 相导致 合金塑性恶化;沿晶界分布且向晶内平行生长的 α<sub>WGB</sub> 相、不连续的 α<sub>GB</sub> 相和间距较大的 α<sub>i</sub> 相,对合金塑性具 有积极影响。

#### 参考文献 References

- Huang Lujun(黄陆军), Geng Lin(耿林), Peng Huaxin (彭华新).
   Materials China(中国材料进展)[J], 2019, 38(3): 214
- [2] Liu Quanming(刘全明), Zhang Chaohui(张朝晖), Liu Shifeng(刘 世锋) et al. Journal of Iron and Steel Research(钢铁研究学 报)[J], 2015, 27(3): 1

- [3] Zhang Lijun(张利军), Xue Xiangyi(薛祥义), Chang Hui(常 辉).Materials China(中国材料进展)[J], 2012, 31(8): 40
- [4] Ren L, Xiao W L, Chang H et al. Materials Science and Engineering A[J], 2018, 711: 553
- [5] Zhang H Y, Li X H, Lin L et al. Rare Metal Materials and Engineering[J], 2019, 48(12): 3812
- [6] Lu Z D, Zhang C J, Du Z X et al. Rare Metals[J], 2019, 38(4): 336
- [7] Wang Wenting(王文婷), Li Pei(李 沛), Kou Wenjuan(寇文娟) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2020, 49(5): 1707
- [8] Zhang L G, Zhou J Y, Wang Z Y et al. Materials Research Express[J], 2020, 7: 026 541
- [9] Wu C, Zhan M. Journal of Alloys and Compounds[J], 2019, 805: 1144
- [10] Wu C, Zhan M. Transactions of Nonferrous Metals Society of China[J], 2019, 29(5): 997
- [11] Yang Liu(杨 柳), Wang Ying(王 莹), Lin Chongzhi(林崇智) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料与工程)[J], 2019, 48(6): 1936
- [12] Abdel-Hady M, Hinoshita K, Morinaga M. Scripta Materials[J], 2006, 55(5): 477

- [13] Sadeghpour S, Abbasi S M, Morakabati M et al. Journal of Alloys and Compounds[J], 2015, 650: 22
- [14] Sadeghpour S, Abbasi S M, Morakabati M et al. Scripta Materials[J], 2018, 145: 104
- [15] Zhang X, Kou H C, Li J S et al. Journal of Alloys and Compounds[J], 2013, 577: 516
- [16] Hua K, Zhang Y D, Kou H C et al. Acta Materialia[J], 2017, 132: 307
- [17] Zhu W G, Lei J, Zhang Z X et al. Materials Science and Engineering A[J], 2019, 762: 138 086
- [18] Zhang H Y, Zhang Z P, Li Z Y et al. Materials Research Express[J], 2020, 7: 026 555
- [19] Scudino S, Liu G, Sakaliyska M et al. Acta Materialia[J], 2009, 57(15): 4529
- [20] Foltz J W, Welk B, Collins P C et al. Metallurgical and Materials Transactions A[J], 2011, 42(3): 645
- [21] Huang C W, Zhao Y Q, Xin S W et al. Materials Science and Engineering A[J], 2017, 682: 107
- [22] Zhang H Y, Wang C, Zhang S Q et al. Materials[J], 2018, 11: 2283

## Effects of Secondary α Phase on Strength and Ductility of Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr Alloy

Zhang Haoyu<sup>1</sup>, Wang Chuan<sup>1,2</sup>, Liu Dan<sup>1</sup>, Cheng Jun<sup>3</sup>, Zhou Ge<sup>1</sup>, Chen Lijia<sup>1</sup>

(1. Shenyang University of Technology, Shenyang 110870, China)

(2. Liaoning University, Shenyang 110036, China)

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

**Abstract:** The size, morphology and distribution of the secondary  $\alpha$  phase in the novel near  $\beta$  titanium alloy Ti-6Mo-5V-3Al-2Fe-2Zr were observed by EBSD, SEM and TEM. Tensile properties of aged alloys were measured at room temperature. Effects of secondary  $\alpha$  phase on strength and ductility of alloy were studied. The results show that with the increase of aging temperature from 520 °C to 560 °C, the size of the intragranular  $\alpha_i$  phase changes little but the spacing decreases. With further increase of aging temperature, the width and spacing of the  $\alpha_i$  phase increase. As the increase of aging time from 4 h to 8 h, the width of the  $\alpha_i$  phase increases but the spacing changes little. When the aging time is 12 h, there is no significant change in the  $\alpha_i$  phase. A relationship equation between secondary  $\alpha$  phase. It can be indicated that the spacing of the  $\alpha_i$  phase determines the alloy strength. The spacing of  $\alpha_i$  phase is the smallest and the ultimate tensile strength is the highest (1502 MPa) after aging at 560 °C for 8 h. The alloy ductility is affected by both intragranular  $\alpha$  phase and grain boundaries  $\alpha$  phase, which is distributed along the grain boundaries and grows parallel into the grains, as well as discontinuous  $\alpha_{GB}$  phase and  $\alpha_i$  phase with the largest spacing, form after aging at 680 °C for 8 h, resulting in poor alloy ductility.

Key words: near  $\beta$  titanium alloy; secondary  $\alpha$  phase; strength; ductility

Corresponding author: Zhang Haoyu, Ph. D., Associate Professor, School of Materials Science and Engineering, Shenyang University of Technology, Shenyang 110870, P. R. China, E-mail: zhanghaoyu@sut.edu.cn