含硼氧化铝基陶瓷连续纤维的制备技术

梁可可! 贾玉娜! 陈代荣! 曹 旭2 焦秀玲!

(1 山东大学国家胶体材料工程技术研究中心,济南 250100)(2 北京空间机电研究所,北京 100076)

文 摘 针对我国对氧化铝基陶瓷连续纤维的研制需求,通过溶胶-凝胶法结合干法纺丝制备了含硼氧 化铝基陶瓷连续纤维,主要研究了纺丝助剂含量对溶胶可纺性的影响以及纤维陶瓷化过程中物相及微观结构 的演变规律。结果表明:当纺丝助剂PVA含量为1.5%时,通过干法纺丝得到的含硼氧化铝基凝胶连续纤维 可达1.8km,将凝胶纤维进行陶瓷化后形成的陶瓷连续纤维直径均匀,为12~14μm,经1000℃烧结后纤维主 晶相为γ-Al₂O₃,具有优异的力学性能,拉伸强度和模量分别可达2.0GPa和149GPa,在1100℃煅烧1h后纤 维强度保留率可达93%,在航空航天及先进制造业等领域具有潜在的应用前景。

关键词 氧化铝基陶瓷连续纤维,溶胶凝胶法,干法纺丝

中图分类号:TB321 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2020.04.008

Preparation of the Boron-containing Alumina-based Continuous Ceramic Fibers

LIANG Keke¹ JIA Yuna¹ CHEN Dairong¹ CAO Xu² JIAO Xiuling¹

(1 National Engineering Research Center for Colloidal Materials, Shandong University, Jinan 250100)

(2 Beijing Institute of Space Mechanics & Electricity, Beijing 100076)

Abstract Aim at the urgent requirements of alumina-based continuous ceramic fibers, boron-containing alumina-based continuous fibers were prepared through a sol-gel combined dry spinning technique. The effect of the content of spinning additive on the spinnability of the sol and the evolution of the phase composition and microstructure of the fibers during the ceramization were investigated. The results indicate that the gel fibers is lengthen up to 1.8 km can be obtained with the PVA content of 1.5%. After ceramization, the ceramic fibers with the uniform diameter of 12 to 14 μ m can be formed. The fibers obtained at 1 000 °C are composed of the crystalline γ -Al₂O₃ and amorphous phase. These fibers exhibit high tensile strength and modulus up to 2.0 GPa and 149 GPa, respectively. After calcined at 1 100 °C for 1 h, the fiber still can retain 93% of the original tensile strength. The as-

Key words Alumina-based continuous ceramic fibers, Sol-gel method, Dry spinning

0 引言

随着航天技术的不断发展,飞行器再入速度越 来越快,气动加热问题日益严重,因此必须研发新型 的回收着陆技术。新型充气式再入减速技术在再入 过程中利用充气形成的气动外形提供升力或阻力, 使飞行器减速,同时其表面耐高温的柔性防热材料 提供热防护,最后由自身的充气结构实现着陆缓冲 从而安全到达地面^[1],其柔性热防护材料是最为关键 的部分^[2],它使飞行器在再入的剧烈加热环境中维持

结构的稳定,避免过热甚至烧毁。

轻质柔性热防护结构应具备轻质、耐高温、柔性和可折叠的特点^[3]。飞行器在再入过程中对材料的高温力学性能有较高的要求,需承受较高的冲击载荷和1000~1200℃的高温,其防热层位于热防护结构的最外面,承受温度最高,通常使用高强轻质的耐高温抗氧化柔性编织材料,如氧化铝纤维布^[4]。 A1₂O₃纤维具有优异的耐高温性能和柔性,是热防护系统的首选纤维。近年来,针对充气式再入与减速

收稿日期:2019-10-12

第一作者简介:梁可可,1993年出生,硕士,研究方向为氧化物纤维材料

通信作者:焦秀玲,教授。E-mail:jiaoxl@sdu.edu.cn

系统的柔性热防护系统,我国开展了以Al₂O₃纤维为 基础材料的柔性热防护系统的研制,取得了较好的 应用效果^[5]。但由于Al₂O₃纤维尚未实现国产化,国 外对我国的技术封锁和产品禁运阻碍了Al₂O₃纤维在 航天领域的规模化应用。

氧化铝基陶瓷连续纤维是高性能的新型无机陶 瓷纤维,它以A1,0,为主要成分,还包含少量SiO,、 B,O,等。与碳纤维、碳化硅纤维等非氧化物纤维相 比,氧化铝纤维不仅具有高强度、高模量、耐高温等 优良性能,还有很好的高温抗氧化性、耐腐蚀性和电 绝缘性,且表面活性高,易与树脂、金属、陶瓷基体复 合,形成诸多性能优异的复合材料^[6]。目前世界上可 进行商业化生产的 Al₂O₃连续纤维主要有 DuPont 的 FP、PRD-166, 3M 公司的 Nextel 系列纤维, 日本 Sumitomo的Altel等,其中3M公司生产的Nextel系列 纤维年产量大,综合性能优异。我国自20世纪90年 代开始Al₂O₃基连续纤维的研制,科研人员围绕氧化 铝纤维的制备和应用开展了大量的基础理论和应用 研究工作,获得了多个品种的氧化铝基陶瓷纤维,但 由于氧化铝陶瓷连续纤维的制备技术工艺复杂,综 合程度高,涉及化学、材料、纺织、机械等多个学科, 目前我国氧化铝连续纤维的研究开发及生产技术水 平与国际先进水平的差距较大,迄今仍未实现氧化 铝连续纤维的规模化生产。因此加强Al,O,陶瓷连续 纤维的制备工艺研究,实现A1,O,纤维的国产化,对 我国航空航天事业的发展具有重要意义。

针对 Al₂O₃基连续纤维存在的研制需求,在前期 氧化铝纤维的理论和应用研究基础上,本文以铝盐、 铝粉、硅溶胶、硼酸和高分子聚合物为原料,采用溶 胶-凝胶法结合干法纺丝制备一种高强高模的含硼 氧化铝基陶瓷连续纤维,探讨溶胶及凝胶微观结构 对纤维微观结构的演变及陶瓷纤维性能的影响规 律,拟为我国氧化铝基陶瓷连续纤维的研制及产业 化提供参考。

1 实验

1.1 原料

六水合氯化铝(AlCl₃·6H₂O)、铝粉、硼酸(H₃BO₃₎, 以上均为分析纯,国药集团化学试剂有限公司;硅溶 胶[w(SiO₂)=30%,上海甄准生物科技有限公司];聚 乙烯醇(PVA,分析纯,山东豪建科技有限公司)用作 纺丝助剂;实验用水为去离子水。

1.2 纤维制备

将六水合氯化铝溶于水中,然后加入铝粉[*n* (AlCl₃·6H₂O):*n*(Al)=2:1],在90°C下回流至澄清透 明,得到铝溶胶。将铝溶胶转移至烧杯中,搅拌向其 中加入硅溶胶、硼酸溶液和聚乙烯醇(PVA),在室温 - 40 - 下搅拌至澄清透明,按氧化物质量计算,各组分的比 例为m(Al₂O₃):m(SiO₂):m(B₂O₃)=70:28:2。将混合 溶胶在35℃水浴中老化浓缩,得到可纺性前驱体溶 胶。利用干法纺丝得到氧化铝基凝胶纤维,将凝胶 纤维在650℃之前以1℃/min进行烧结,保温1~2h, 之后以10℃/min烧至1000~1200℃,得到含硼氧化 铝基陶瓷连续纤维。

1.3 表征

通 过 热 重 - 差示 扫 描 量 热 分 析 (TG-DSC, Netzsch STA449F3型热分析仪)研究凝胶纤维的热失 重和相转变过程;通过 Hitachi SU8010冷场发射扫描 电子显微镜观察纤维的微观结构;通过 X 射线粉末 衍射(XRD, Rigaku D/Max 2200PC)技术表征样品的 物相结构;通过纤维强力拉伸仪(XG-1A,上海新纤 仪器公司)测试纤维的力学性能,力学性能的测试参 照《GB/T 31290—2014碳纤维单丝测试方法》进行。

2 结果与讨论

2.1 纺丝助剂对溶胶可纺性的影响

实验中加入的PVA含量(*c*_{PVA})为溶胶总固含量的0.5%~2%,随PVA加入量的变化溶胶可纺性如表1所示。可以看出当PVA加入量为0.5%~2.0%时,溶胶具有较好的可纺性,特别是当PVA加入量为1.5%时,通过干法纺丝得到的凝胶纤维长度(*L*)可达到1.8 km以上。

	spinpshility of the sol
Tab. 1	Relation between the PVA content and the
表	1 PVA含量与溶胶成丝性之间的关系

· ·								
$c_{\rm PVA}$ /%	<i>L</i> /km	c _{PVA} /%	<i>L</i> /km					
0.1	no spinnability	1.0	good/~1.3					
0.3	poor	1.5	excellent/~1.8					
0.5	good/~1.0	2.0	excellent/~1.5					
0.8	good/~1.2	2.5	poor/rebound elasticity					

纺丝助剂能与溶胶中的无机物聚合,形成线性 结构,使溶胶老化后具有良好的成丝性。以聚乙烯 醇(PVA)作为纺丝助剂,由于硼的缺电子效应,硼酸 与水加合形成 B(OH)⁴⁻,它易与含有大量羟基 (一OH)的 PVA结合,形成稳定线型化合物。此外, PVA也可与溶胶体系内的 Al—OH反应,起到交联点 的作用^[7-8],形成线型或支链型化合物,得到性质良 好的可纺性溶胶。因此,加入适量的 PVA,溶胶中的 B(OH)⁴⁻和 Al—OH 可与 PVA 上的—OH 适度脱水缩 合或部分交联,形成线型高分子或支链聚合物,具有 较好的成丝性。但是,PVA 加入量过多则会过度交 联,形成网状结构,导致达到一定黏度的前驱体溶胶

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第4期

失去流动性和成丝性。

2.2 纤维的陶瓷化过程

如图1所示,凝胶纤维直径均匀,约20 μm,纤维 表面光滑致密,纤维断面的高倍扫描电镜照片表明 构成纤维的胶粒较小,凝胶纤维光滑致密的微观结 构和较小的直径有利于获得致密的高强度陶瓷 纤维^[9-10]。



由于凝胶纤维还需通过热处理才能转变为陶瓷 纤维,为指导热处理工艺参数的选择,对凝胶纤维热 分析结果如图2(a)所示。凝胶纤维在200℃之前约 有 10% 的质量损失,这是由于纤维内部游离水的失 去;在 200~500 ℃质量损失约为 28%,来源于凝胶纤 维内部结构水的失去和高分子聚合物的分解。500 ℃之后纤维热重曲线趋于平缓,微量的失重主要是 由于纤维中颗粒之间缩合引起的失水。相应的 DSC 曲线表明,在 925.7 ℃时有一个明显的放热峰,而对 应的 TG 曲线上没有明显的失重发生,说明该放热过 程来源于纤维中的物相转变;此外,在 1 105.5 ℃时 也有一个较小的放热峰,说明再次发生相转变。

图 2(b)所示,800 ℃煅烧样品为无定型状态,而 此时样品中物质的挥发及分解已基本完全,样品主 要由无定型的铝、硅和硼的氧化物组成;煅烧温度升 高至1000 ℃,样品的 XRD 衍射图中出现了 γ -Al₂O₃ (JCPDS,10-0425)的特征峰,说明 DSC 曲线中 925.7 ℃处的放热峰对应于无定型氧化铝向 γ -Al₂O₃的转 变;温度进一步升高至1200和1300 ℃,样品中出现 了明显的莫来石的特征峰(JCPDS,15-0776),同时 γ -Al₂O₃的衍射峰减弱,说明 DSC 曲线中1105.5 ℃处 的放热是由于 γ -Al₂O₃与无定型氧化硅反应形成莫 来石。





根据热分析和XRD结果将得到的含硼氧化铝基 凝胶纤维进行了煅烧:首先以较慢的速率升温至650 ℃并保温,然后快速升温至1000~1200℃得到含硼 氧化铝基陶瓷连续纤维。

由图3可以看出,经高温煅烧形成的陶瓷纤维直 径均匀,由于煅烧过程中溶剂的挥发、化合物的分解 及相变,纤维的直径与凝胶纤维相比明显变细,1000 ℃煅烧后由最初的20μm减小至约14μm。SEM照 片表明1000℃煅烧获得的纤维表面光滑,纤维内晶 粒细小均匀(<10 nm),内部结构致密,这种由细晶构 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第4期 成的致密结构可赋予纤维较好的力学性能。当陶瓷 化温度升高至1100℃时,纤维直径进一步减小至13 μm,这一阶段的变细主要与相变有关,SEM照片显 示此时纤维表面光滑,构成纤维的颗粒有一定程度 的长大,同时在界面处形成了大量微孔。进一步将 煅烧温度升高至1200℃,纤维直径减小至~12μm, 此时纤维表面光滑,但晶粒长大至30nm以上,同时 由于γ-Al₂O₃向莫来石的转变导致在晶粒间形成了 微孔,微孔的形成和晶粒的长大易导致纤维力学性 能的下降^[11]。



图 3 不同温度煅烧形成的纤维表面和断面 SEM 照片

Fig. 3 SEM images of the surface and cross section of the fibers obtained at different temperature

2.3 纤维性能分析

不同煅烧温度下得到的纤维力学性能如表2 所示。

		different temperatures
Tab. 2	Тур	ical characteristics of the fibers calcined at
	表2	不同温度煅烧制备的纤维性能参数

		*		
<i>t</i> /°C	D/µm	crystal size $/nm^{1)}$	$R_{\rm m}/{ m GPa}$	E/GPa
1000	~14	<10	2.0	149
1100	~13	10-20	1.55	104
1200	~12	20-50	0.45	45

注:1)晶粒粒径由透射电镜观察得到。

结果表明,1000℃煅烧制备的含硼氧化铝基陶 瓷连续纤维具有较好的力学性能,其拉伸强度(*R*_m) 和拉伸模量(*E*)分别可以达到2.0 GPa和149 GPa,与 组成相同的3M Nextel[™]-440 纤维(2.0 GPa, 190 GPa)相近,这主要源于纤维致密的结构、小的晶粒和 细的直径。随着煅烧温度的提高,纤维力学性能快 速下降,1200℃时纤维*R*_m仅有0.45 GPa,这主要是 由于纤维中晶粒的快速长大和微孔的形成所致。文 献[12-14]研究表明,B₂O₃的加入可抑制晶粒长大, 而减小晶粒能有效提高纤维的柔韧性;同时降低纤 维直径(*D*)也是得到具有良好柔韧性纤维的有效途 径之一^[15-16]。因此,制备的陶瓷纤维优异的力学性 能主要是由于 B₂O₃对晶粒长大的抑制和纤维小的 直径。

将得到的含硼氧化铝基陶瓷连续纤维与美国 3M公司Nextel[™]-440纤维进行了耐温性的对比。将 二者在不同温度下煅烧1h,测试纤维强度保留率,结 果如图4所示。将两种纤维一起放入高温炉中,在 - 42 - 1 000 ℃煅烧1h后, 二者强度保留率都几乎达到 100%;将两种纤维放在高温炉中1 100 ℃煅烧1h, 两 种纤维的强度保留率相近, 自制纤维强度保留率为 93%, NextelTM-440 纤维的强度保留率约为 92.6%。 在1 200 ℃煅烧1h后, 自制纤维强度保留率(78%)比 NextelTM-440 纤维(85%)略低, 二者在1 300 ℃高温环 境中烧结1h均失去强度。这说明所合成的氧化铝 连续纤维的力学性能与3M公司的NextelTM-440 纤维 相近, 但耐温性还有小的差距, 在后续研究中还需在 溶胶的合成及陶瓷化工艺方面继续优化。



图 4 含硼氧化铝纤维与 Nextel[™]-440 在不同温度 下的强度保留率

Fig. 4 Tensile strength of the fibers as a function of the calcination temperature

3 结论

以价廉的铝盐、铝粉、硅溶胶、硼酸为原料,聚乙 烯醇(PVA)作为纺丝助剂,合成了稳定且纺丝性良 好的溶胶,进一步通过干法纺丝得到含硼氧化铝基 凝胶连续纤维,经过高温陶瓷化制备了含硼氧化铝 基陶瓷连续纤维,并研究了陶瓷化过程中纤维微观

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第4期

结构的演变。结果表明,当PVA含量为1.5%时,溶 胶具有优异的可纺性,可通过干法纺丝得到长度达 到1.8km的凝胶连续纤维;凝胶纤维在陶瓷化过程 中首先形成γ-Al₂O₃,进一步升高温度形成莫来石物 相,在1000℃煅烧得到的纤维直径约为14μm,结构 致密、晶粒小,具有与3M公司Nextel[™]-440相近的力 学性能,其拉伸强度和模量分别达到2.0GPa和149 GPa,进一步研究表明该纤维在1100℃煅烧1h后强 度保留率可达93%。该工艺原料易得,制备过程易 控,纤维性能优良,在航空航天等领域将有重要的应 用价值。

参考文献

[1] 曹旭. Al₂O₃纤维在空间充气式气动阻尼结构中的应 用[J]. 航天返回与遥感,2010,31(5):16-21.

CAO X. The application of Al_2O_3 fibers in space inflatable aerodynamic decelerator structures [J]. Spacecraft Recovery & Remote Sensing, 2010, 31(5):16–21.

[2] 夏刚,秦子增,张晓今.充气防热罩技术发展现状 [J].导弹与航天运载技术,2002(1):19-24.

XIA G, QIN Z Z, ZHANG X J. Development status of inflatable thermal shield technology [J]. Missiles and Space Vehicles, 2002(1):19-24.

[3] 夏刚,程文科,秦子增.充气式再入飞行器柔性热防 护系统的发展状况[J]. 宇航材料工艺,2003,33(6):1-6.

XIA G, CHENG W K, QIN Z Z. Development of flexible thermal protection for system inflatable re-entry vehicles [J]. Aerospace Materials & Technology, 2003, 33(6):1-6.

[4] HUGHES S J, WARE J S, DEL CORSO J A, et al.Deployable aeroshell flexible thermal protection system testing[C]. A1AA Aerodynamic Decelerator Systems TechnologyConference and Seminar, 2009.

[5] 曹旭,黄明星,丁弘,等.充气式再入与减速系统柔性 热防护材料的热冲击试验[J].载人航天,2018,24(1):26-33.

CAO X, HUANG M X, DING H, et al. Thermal shock test of flexible thermal protection system for inflatable reentry and descent technology [J]. Manned Spaceflight, 2018, 24(1):26–33.

[6] 陈代荣,韩伟健,李思维,等. 连续陶瓷纤维的制备、 结构、性能和应用:研究现状及发展方向[J]. 现代技术陶瓷, 2018,39(3):183-193.

CHEN D R, HAN W J, LI S W, et al. Fabrication, microstructure, properties and applications of continuous ceramic fibers: a review of present status and further directions [J]. Advanced Ceramics, 2018, 39(3):183-193. [7] 张力. 水性溶胶-凝胶法制备 Al₂O₃-SiO₂纤维的研究 [D]. 厦门:厦门大学,2011.

ZHANG L. Preparation and characterization of aluminasilica fibers via the water soluble sol-gel method [D]. Xiamen: Xiamen University, 2011.

[8] 张保敬. 溶胶一凝胶法制取氧化铝纤维的基础研究 [D]. 沈阳:东北大学,2014.

ZHANG B J. Study on Preparation of alumina fiber by solgel method [D]. Shenyang: Northeastern University, 2014.

[9] 谭宏斌,杨建锋. 溶胶凝胶法制备莫来石纤维及莫来 石晶化的动力学研究[J]. 西安交通大学学报,2009,43(11): 43-46.

TAN H B, YANG J F. Preparation and mullitization kinetics of mullite fibres via sol-gel process [J]. Journal of Xi' an Jiaotong University, 2009, 43(11):43-46.

[10] CHEN X T, GU L X. Structural evolution of sol-gel derived mullite fibers with different solid contents during sintering [J]. Journal of Materials Processing Technology, 2009, 44(4):865–873.

[11] 刘文胜,李银,马运柱,等.烧结温度对硼硅酸铝纤 维组织结构和性能的影响[J]. 硅酸盐学报,2017,45(6): 847-854.

LIU W S, LI Y, MA Y Z, et al. Effect of sintering temperature on microstructure and properties of boron aluminium silicate fibers [J]. Journal of the Chinese Ceramic Society, 2017, 45(6):847-854.

[12] BUNSELL A R, BERGER M H. Fine diameter ceramic fibres [J]. Journal of the European Ceramic Society, 2000,20:2249-2260.

[13] RICHARDS E A, GOODBRAKE C J, SOWMAN H G. Reactions and microstructure development in mullite fibers [J]. Journal of the American Ceramic Society, 1991, 74:2404–2409.

[14] HILDMANN B O, SCHNEIDER H, SCHMÜCKER M. High temperature behaviour of polycrystalline aluminosilicate fibres with mullite bulk composition, II. Kinetics of mullite formation [J]. Journal of the European Ceramic Society, 1996, 16:287-292.

[15] ZHAO Z. Alumina nano fi bers obtained via electrospinning of pseudo-boehmite sol/PVP solution [J]. Journal of the Sol-Gel Science and Technology, 2014, 70:72-80.

[16] SONG X L. Microstructure and elastic modulus of electrospun Al_2O_3 -SiO_2-B_2O_3 composite nanofibers with mullite-type structure prepared at elevated temperatures [J]. Journal of the European Ceramic Society, 2018, 38: 201–210.