新型轻质隔热、透波A1-B-0陶瓷的研究进展

任忆箫 向会敏 戴付志 周延春

(航天材料及工艺研究所,先进功能复合材料技术重点实验室,北京 100076)

文 摘 Al₅BO₉、Al₄B₂O₉等 Al-B-O体系硼莫来石陶瓷具有低密度、低热导率、宽带隙等优异性能,在飞行器的隔热、透波、热密封等领域具有广泛的应用前景。本文系统介绍了这类新材料的结构、性能和制备方法。 在理论计算方面,介绍了基于密度泛函理论的第一性原理计算对 Al-B-O体系材料晶体结构、力学和热学性能 的预测;实验方面,总结了固相反应、熔盐法、溶胶-凝胶法、热分解法和水热法等制备方法和力学、热学等实验 结果,并讨论了该体系化合物的应用现状及未来发展方向。

关键词 第一性原理,硼莫来石,Al-B-O体系,热学性能,介电性能 中图分类号:TQ128+.3 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2020.01.001

Review on Recent Progress of Lightweight, Thermal Insulting and Wave Transparent Al–B–O Ceramics

REN Yixiao XIANG Huimin DAI Fuzhi ZHOU Yanchun

(Science and Technology on Advanced Functional Composite Laboratory, Aerospace Research Institute of Materials & Processing Technology, Beijing 100076)

Abstract Boronmullite ceramics in Al–B–O system such as Al_5BO_9 and $Al_4B_2O_9$ have superior properties, including low density, low thermal conductivity and wide band gap. They are promising the in applications including thermal protection, wave transparent and thermal sealing in hypersonic vehicles. In this paper, recent progress on structure, synthesis and properties of compounds in Al–B–O system were reviewed. Theoretically, first–principles calculation based on density functional theory(DFT) is introduced to predict the crystal structure, elastic and thermal properties of these materials. Experimentally, synthesis methods such as solid–phase reaction, high–temperature molten–salt method, sol–gel method and thermal decomposition method are summarized. The applications and perspective of these materials are also discussed.

Key words First principle, Boron-mullite, Al-B-O system, Thermal properties, Dielectric properties

0 引言

临近空间指海拔为20~100 km的空域,包括大气 平流层、中间层和小部分增温层,具有高度跨度大、 空气稀薄、受天气影响小的特点。由于对该空域研 究时间较短、气流和电离环境复杂^[1],对各国而言均 是机遇与挑战并存的潜在领域。临近空间飞行器可 按照飞行速度分为两类:速度低于1.0 Ma的低动态 飞行器,如平流层飞艇、平流层高空气球和太阳能飞 行器;飞行速度高于1.0 Ma(一般超过3 Ma)的高动 态飞行器,以高超声速飞行器为代表^[2-3]。高超声速 飞行器具有超强的突防能力,近年来成为各航天强 国研究和竞争的焦点。美国在 2003 年提出了"常规 快速全球打击"(Conventional Prompt Global Strike, CPGS)计划,旨在利用高超声速飞行器实现全球性的 快速精准军事打击^[4-5]。2018 年美国以先进高超声 速武器(Advanced Hypersonic Weapon, AHW)项目和 第二代"猎鹰"高超声速飞行器(Hypersonic Technology Vehicle 2, HTV-2)项目(图1^[6])为基础,

第一作者简介:任忆箫,1995年出生,硕士研究生,主要从事高温陶瓷基复合材料的研究工作。E-mail:renyixiao@stu.xmu.edu.cn

收稿日期:2019-12-04

基金项目:国家自然科学基金(Nos. 51672064, U1435206)

通信作者:周延春,1962年出生,研究员。E-mail:yczhou@alum.imr.ac.cn

进一步提出持续建设和发展新型高超声速火箭 X-60A飞行试验平台的计划,并在当年的《国防战略报 告》中将高超声速武器确定为"(确保美国)能够打赢 未来战争的关键技术之一"[7]。美国国防部正在及预 备开展的8项高超声速项目计划总结见表1^[8],可见 其对该领域的高度重视。由于美国未开发装载核弹 头的高超声速武器,武器要求的精确度更高,未来研 究充满挑战。目前,美国空军计划在2020年前完成 两个高超声速飞行器项目的测试计划:战术助推滑 翔系统和高超声速大气层武器概念。美国陆军则计 划在2020年完成可控火焰计划的初步测试。俄罗斯 开发了"匕首"和"先锋"高超声速导弹,Ma达到4的 米格-41飞机也在设计研究中。同时,欧洲联合俄、 澳等国通过 Hexafly-Int 项目共同开发高超声速飞行 平台概念;日本也加大投入,计划加快相关发动机和 热防护等关键领域的研究。



图 1 AHW项目与HTV-2项目滑翔弹头想象图 Fig. 1 Hypersonic glide vehicles AHW and HTV-2

表1 美国高超声速武器项目计划

Tab. 1Summary of U. S.	hypersonic weapons programs
------------------------	-----------------------------

项目	规划
常规快速打击武器 (Conventional Prompt Strike Weapon, IR CPS)	2024年前进行水下发射测试并 继续原型制作
陆基高超声速导弹 (Land-Based Hypersonic Missile)	2023年前进行飞行测试
空射型高超声速常规打击武器项目 (Hypersonic Conventional Strike Weapon, HCSW)	2020年前完成关键设计审查
AGM-183A 空射快速响应武器 (AGM-183A Air-launched Rapid Response Weapon,ARRW)	2022年前完成飞行测试
战术助推滑翔系统 (Tactical Boost Glide,TBG)	2020年前完成飞行测试、附加 测试及飞行测试计划
先进全域引擎 (Advanced Full-Range Engine,AFRE)	2020年前进行测试
可控火焰计划 (Operational Fires, OpFires)	2020年前完成系统的行业调查 及推进系统关键设计审查、制 定初始测试计划
高超声速大气层武器概念 (Hypersonic Air-breathing Weapon Concept.HAWC)	2020年前完成最终的 飞行测试和项目审核

— 2 —

高超声速飞行器的发展为材料应用带来了新的挑 战。由于飞行器长时间高速飞行导致大量热量累积, 而临近空间空气密度低、热导率低,无法及时散热[9-10], 使热防护技术成为高超声速飞行器的关键技术。飞行 器表面的缝隙结构则具有更加复杂的热流环境,在稀 薄空气中会出现局部的高热流区[11],很容易成为热防 护系统中的薄弱环节。美国的亚特兰蒂斯号航天飞机 就曾因再入飞行时的加热过程导致热密封件破损[12]。 但与热密封相关的文章及专利较少,因此,开展高温热 密封组件的研发和改进具有非常重要的意义。在极端 工作环境下,为了尽可能阻挡热流且减小载重,热密封 材料应具有低热导率、低密度和高温稳定性。为了达 到更好的密封效果和强度,材料应具有低模量、高强度、 低硬度、可加工并可重复性使用。在常用的热密封结 构中,填隙式密封材料安装方便、应用广泛,但使用温 度在1000℃以下[13],无法满足所有部位的热密封要求。 对升降副翼、襟翼等控制面部位而言[14-16],部件缝隙常 用基线式密封和栅片式密封。在栅片式密封结构中, 需要低密度、低热导率、易加工的陶瓷栅片材料。目前 的主要候选材料包括Si₃N₄、ZrO,和莫来石,其优缺点如 表2所示[15]。这些材料的密度均较高、加工较难,热导 率也不够低,迫切需要开发新的低密度、低热导率、易 加工的新型陶瓷栅片材料。具有莫来石结构的硼铝酸 盐ALBO。由于其低热导率、低密度和宽带隙受到关注, 在栅片式热密封结构中可能具有广泛的应用前景。对 Al-B-O体系材料如Al₅BO₉、Al₁₈B₄O₃₃、Al₄B₅O₉、AlBO₃等 研究发现,由Al₂O₂和B₂O₂按不同比例组成的硼莫来石 普遍具有高熔点、宽带隙优异的热学和力学性能。表 3^[17-19]列出的Al-B-O体系材料密度与其他陶瓷材料相 比整体较低,在航天领域应用潜力很大,但到目前为止 尚无对该体系研究的综述文章。本文系统介绍了Al-B-O体系材料在结构、制备、性能表征等方面的研究 讲展。

表2 栅片式密封结构候选材料优缺点比较

Tab. 2 Advantages and shortages of candidate materials for ceramic wafer seal structure

材料名称	优点	缺点
Si ₃ N ₄	1)综合性能理想 2)使用温度高 3)高温下的高回弹性 4)抗氧化性	1)硬度高, 难加工 2)热导率高 3)密度大 4)成本高
ZrO ₂	1)高熔点、低热导率 2)热胀系数接近合金 3)高断裂韧度	1)易产生相变,导致裂纹 2)硬度高,难加工 3)密度大 4)热胀系数大
莫来石	1)热导率低 2)热胀系数低	难加工

表3	Al-B-O体系材料与其他陶瓷材料密度比较
Tab. 3	Density of Al-B-O system compounds and other

	ceramic materials							
Al_2O_3	${\rm Si_3N_4}$	ZrO_2	Mullite	$Al_4B_6O_{15}$	Al ₅ BO ₉	AlBO ₃	Al ₃ BO ₆	
3.97	3.29	5.68	3.20	2.80	2.94	3.60	3.76	

1 Al-B-O体系材料的结构特征

莫来石是Al₂O₃和SiO₂的二元固溶体,其严格组成为3Al₂O₃·2SiO₂,属于斜方晶系。莫来石晶体结构中存在共棱的AlO₆八面体链,并与SiO₄和AlO₄四面体结构基元相连结。通过化学方法制备的合成莫来

石,Al/Si 比可在较大范围内波动,结构式为 Al₂(Al_{2+2x}Si_{2-2x})O_{10-x},其中0.18≤x≤0.88^[15]。Al/Si 的非 化学计量比使得结构中出现氧空位,导致莫来石具 有较低的热导率、热胀系数和弹性模量。随着温度 升高,莫来石的强度和韧性反而提高,1 300℃的强 度可以达到室温强度的1.7倍^[20]。莫来石还具有较 低的介电常数和蠕变速率,但断裂韧性和弯曲强度 不够理想,可通过氧化锆增韧等方法改善莫来石的 力学性能。总体而言,莫来石具有优异的耐高温和 耐化学腐蚀性,可用作高温陶瓷和耐火材料,在航空 航天、冶金、铸造、电力等行业具有广泛的应用。

表4 Al-B-O体系材料组成、结构、理论密度 Tab.4 Composition, structure and theoretical density of compounds in Al-B-O system

				•	1		
Al-B-O 体系	化学式	组成	晶体结构	空间群	结构单元	理论密度 /g·cm ⁻³	键长 /10 ⁻¹⁰ m
	Al ₅ BO ₉	5Al ₂ O ₃ :1B ₂ O ₃		Cmc2 ₁ (36)	AlO ₆ 八面体链、AlO ₅ 双锥体、AlO ₄ 四面 体;	2.67	Al-0:1.762~1.915 B-0:1.377
	$Al_{18}B_4O_{33}$	9Al ₂ O ₃ :2B ₂ O ₃			BO ₃ 三角形		
硼莫来石	$Al_4B_2O_9$	2Al ₂ O ₃ :1B ₂ O ₃		C2/m (12)	AlO ₆ 八面体链; BO ₃ 三角形	_	-
非莫来石型 晶体结构	Al ₃ BO ₆	3Al ₂ O ₃ :1B ₂ O ₃	c d	Pnma (62)	共棱及共顶点 AlO_6 八面体; BO_4 四面体	3.76	Al-O:1.909~1.954 B-O:1.4815
	AlBO ₃	1Al ₂ O ₃ :1B ₂ O ₃		R3 <i>c</i> (167)	AlO ₆ 八面体; 共面的BO ₃ 三角形	3.60	Al-0:1.923 B-0:1.381
	$\mathrm{Al}_4\mathrm{B}_6\mathrm{O}_{15}$	2Al ₂ O ₃ :3B ₂ O ₃	c ab	R3 <i>h</i> (146)	AlO ₆ 八面体; BO ₃ 共顶点三角形	2.80	Al-O:1.824~1.966 B-O:1.336~1.437

20世纪50年代, DIETZEL等人[21]提出在3:2莫 来石和Al₁₈B₄O₃₃之间应存在B取代Si的系列固溶体, WERDING和SCHREYER^[22]将其称为"硼-莫来石"。 由于硼化物中有与莫来石相似的共棱 MO₆八面体链 (M是链中的八面体配位阳离子), FISCHER等人^[23] 进一步将"硼-莫来石"概念扩展到具有莫来石型八 面体链特征的硼酸盐,即作为一个含义广泛的总称, 硼莫来石包含了具有莫来石晶型结构的Al-B-O体 系材料。Al-B-O体系材料也因此可按结构分为硼 莫来石和非莫来石型化合物两大类。图2所示的 Al₂O₃-B₂O₃-SiO₂三元体系相图中^[23],灰色部分为可 能的硼-莫来石组成范围,实心点表示已知莫来石型 晶体结构的化合物,空心点表示尚未进行结构研究 的化合物,三角形表示具有不同于莫来石类型的晶 体结构的化合物。三角形底边所展示的Al₂O₃-B₂O₃ 二元化合物中,Al₅BO₉、Al₁₈B₄O₃₃、Al₄B₂O₉具有莫来石 型晶体结构,Al₃BO₆和AlBO₃晶体结构不同于莫来 石, Al₈B₂O₁₅、Al₆B₄O₁₅、Al₆B₈O₂₁和 AlB₃O₆晶体结构尚 不明晰。

目前文献[17,23-27]报道且结构明确的Al-B-O体系材料如表4所示。可以看出,Al-B-O体系材料多以AlO₆八面体和BO₃平面三角形为基本结构单元。



Fig. 2 Phase diagram of Al₂O₃-B₂O₃-SiO₂ ternary system

1.1 硼莫来石

Al-B-O体系材料中,硼莫来石具有莫来石型晶体 结构(图3^[18]),主链是由共棱的AlO₆八面体构成的单链, 通过AlO₄四面体和BO₃三角形平面基团连接。莫来石 的八面体链和四面体双链使其具有较高的刚度和较好 的抗蠕变性,同样具有八面体链的硼莫来石也可能具 有较高的刚度和抗蠕变能力。同时,硼莫来石均为宽 带隙绝缘体,具有直接带隙。根据B₂O₃-Al₂O₃相图(图 4^[28]),硼莫来石均有较高的熔点,Al₄B₂O₉熔点为1189℃, Al₁₈B₄O₃₃的熔点高达1930℃。



(a) 硅线石
 (b) 莫来石
 图3 两种铝硅酸盐晶体结构







ZHOU等人^[17]进一步利用第一性原理计算研究 了 Al₃BO₉的电子结构,预测其为直接带宽为 6.4 eV 的绝缘体。ZHANG 等人^[29]的研究发现, Al₃BO₉纳米 线和纳米管沿八面体链生长。

硼-莫来石中的另一种常见组成是 Al₁₈B₄O₃₃,它 是在晶体结构数据尚不明晰时由化学分析得到的理 论组成。IHARA 等人^[30]的结构研究显示 Al₅BO₉组成 更为准确,但由于 Al₁₈B₄O₃₃的化学式已被广泛接受, 该组成仍被认为是正确的化学计量,其中假设9%的 Al被 B取代。FISCH等人^[31]的进一步研究发现,其精 确化学式为 Al_{5-x}B_{1+x}O₉,x<0.038(6)。

Al₄B₂O₉是低温稳定相,与Al₁₈B₄O₃₃晶体结构非常 接近。MAZZA等人^[25]研究了Al_{6-x}B_xO₉相,通过红外 研究Al₅BO₉(*x*=1)和Al₄B₂O₉(*x*=2)的晶体结构,结果 显示硼不仅在低氧化铝(富B)化合物中形成BO₃基 团,还存在于高氧化铝(贫B)化合物的BO₃基团中, 部分取代四面体中的Al。该机制的作用使得不含 SiO₂的莫来石结构可以稳定存在。Al₄B₂O₉的晶体结 构和Al₅BO₉基本相同,主要区别在于在Al₄B₂O₉中B 取代了Al₅BO₉中的一个Al。比Al₄B₂O₉含B量更高且 结构确定的Al-B-O体系材料都不具有莫来石型八 面体链。

1.2 非莫来石型晶体结构

— 4 —

AlBO₃与绝大多数 Al-B-O 体系材料不同,其结构与 Al₂O₃相似,可能具有高热导率。与 Al₂O₃相比, AlBO₃密度更低,B-O 化学键更强,晶格振动频率更高,因此热导率可能会更高。

Al₄B₆O₁₅(PKU-5)则是八面体骨架拓扑结构,JU 等人^[26]的研究发现,该结构的每个八面体与相邻的 八面体以顺式和反式两种不同的方式共享三个边 缘,形成十元环通道,如图5所示。



图 5 $Al_4B_6O_{15}$ 十元八面体环 Fig. 5 The ten-membered octahedra ring in the PKU-5 structure

由于硼酸盐基团部分地阻塞了十元环通道,因 此有效空腔是一维的。该结构可用于构建各种三维 多孔八面体框架,在催化、吸附和离子交换方面都具 有广阔的应用前景。

除此之外, Al-B-O体系还有结构尚不明确的化 合物曾被报道,但目前并没有开展研究。LEHMANN 等人^[32]提到了 Al₆B₄O₁₅(3Al₂O₃2B₂O₃), REYNAUD^[33] 提到 Al₆B₈O₂₁(3Al₂O₃: 4B₂O₃)和 Al₈B₂O₁₅(4Al₂O₃: B₂O₃),但上述化合物的对称性和晶格参数均未研究; STACHOWIAK等人^[34]报道了化合物 AlB₃O₆(Al₂O₃: 3B₂O₃)作为合成硼铝酸盐的副产物; LEHMANN和 TESKE^[32]报道了水合物 Al₂B₆O₁₂·7H₂O,但仅给出粉 末衍射谱,没有给出其对称性;同时还报道了 Al₂B₄O₉·2.7H₂O,但没有给出进一步的研究结果。

2 Al-B-O体系材料的制备方法

表 5 对比了 Al-B-O 体系材料常见的制备方 法^[25-26,31,35-42]。目前应用较多的合成方法为固相反应 和熔盐法。FISCH 等人^[31]研究了不同合成路径对 Al₅BO₉和Al₁₈B₄O₃₃产物的影响。结果表明,熔盐法与 常规的固相反应相比,更易得到晶须;1 200 ℃以下 不同合成路径和起始反应物组成对晶胞尺寸无明显 影响,得到的产物结构相似;在1 100 ℃以上合成的 硼-莫来石都不具有 Al₁₈B₄O₃₃组成,其精确的化学计 量更接近于 Al₅BO₉。此外,由于 B₂O₃熔点为 450 ℃, 低于大部分反应物温度,且加热时结构转变容易挥 发,所以该体系化合物制备中 B 多数情况需要 过量。

表 5 Al-B-O体系材料制备方法对比 Tab. 5 Comparison of synthesis methods of compounds in Al-B-O system

产 物	制备方法	优点	缺 点
$\begin{array}{c} \mathrm{Al}_{5}\mathrm{BO}_{9}/\ \mathrm{Al}_{18}\mathrm{B}_{4}\mathrm{O}_{33}\\ \mathrm{Al}_{4}\mathrm{B}_{2}\mathrm{O}_{9}\end{array}$	固相反应	工艺简单,便于操作	1)反应速度低、反应温度高 2)体系由固体微粒构成,属于非均相反应体 系 3)得到晶粒尺寸较小
Al ₅ BO ₉ Al ₁₈ B ₄ O ₃₃	熔盐法	更容易得到细长棱柱状的单晶产物	1)反应周期长 2)易形成杂质
Al ₅ BO ₉ / Al ₁₈ B ₄ O ₃₃	滚胶_凝胶注	1)反应物可在分子水平均匀混合 2)所需合成温度相对较低	1)反应时间较长、成本较高
$Al_4B_2O_9$		3)可制得直径均匀的纳米线 4)可通过控制反应物摩尔比控制纳米线直径范围	2)过程变量较多可能影响产物性能
$\mathrm{Al}_4\mathrm{B}_6\mathrm{O}_{15}$	热分解法	产物纯度高	所需温度较高
AlBO ₃	水热法	晶体纯度高,分散性好	1)对装置要求高 2)重现性差 3)无法大量制备

2.1 固相反应

固相反应是Al-B-O体系材料最常用的合成方法。该法工艺简单,易于操作,但反应温度较高,且反应速度较慢。由于体系是由固体微粒组成,属于非均相反应体系。

 $Al_{s}BO_{9}$ 可通过摩尔比5:1的 $Al_{2}O_{3}$ 和 $B_{2}O_{3}$ 粉末加 热至970℃保温5d得到^[36]。GARSCHE等人^[35]在 1500℃在密封的铂胶囊中熔融 $Al_{2}O_{3}$ 和 $B_{2}O_{3}$ 制备 $Al_{s}BO_{9}$ 单晶。ABBASGHALEB等人^[42]以 $Al_{2}O_{3}$ 和 $H_{3}BO_{3}$ 为原料,经1100℃煅烧得到了结晶良好的

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期

— 5 —

Al₁₈B₄O₃₃。FISCH 等人^[31]则使用摩尔比为 5:1 的 α-Al₂O₃与 B₂O₃粉末,分别在 1 100 和 1 200 ℃加热 10 h, 将所得样品在温热的去离子水中洗涤除去过量的 B₂O₃,得到纯相的 Al₅BO₉。他们还使用了摩尔比为 1.2:1 的 α-Al₂O₃与 H₃BO₃粉末,在 1 200 ℃加热 44 h 成功制备 Al₅BO₉。原料为 Al₂O₃和 B₂O₃时,反应方程 式如下:

$$5Al_2O_3 + B_2O_3 \rightarrow 2Al_5BO_9 \tag{1}$$

$$9\mathrm{Al}_{2}\mathrm{O}_{3}+2\mathrm{B}_{2}\mathrm{O}_{3}\rightarrow\mathrm{Al}_{18}\mathrm{B}_{4}\mathrm{O}_{33} \tag{2}$$

原料为Al₂O₃和H₃BO₃时,反应方程式如下:

$$4H_{3}BO_{3} \rightarrow 2B_{2}O_{3}(s) + 6H_{2}O(g)$$
 (3)

$$2B_2O_3(s) \rightarrow 2B_2O_3(1) \tag{4}$$

$$5\text{Al}_2\text{O}_3 + \text{B}_2\text{O}_3 \rightarrow 2\text{Al}_5\text{BO}_9 \tag{5}$$

$$9\mathrm{Al}_{2}\mathrm{O}_{3} + 2\mathrm{B}_{2}\mathrm{O}_{3} \longrightarrow \mathrm{Al}_{18}\mathrm{B}_{4}\mathrm{O}_{33} \tag{6}$$

 $Al_4B_6O_{15}$ 可以通过 $AlCl_3$ 与过量 H_3BO_3 在350℃的 铂高压釜中加热10d得到^[26]。如图6所示,从硼酸熔 剂获得的 $Al_4B_6O_{15}$ 样品晶粒尺寸很小,反应方程式 如下:

$$4\text{AlCl}_{3}+6\text{H}_{3}\text{BO}_{3}\rightarrow\text{Al}_{4}\text{B}_{6}\text{O}_{15}+3\text{H}_{2}\text{O}+12\text{HCl}$$
(7)



图 6 固相反应合成 Al₄B₆O₁₅的 SEM 照片 Fig. 6 SEM micrograph of the PKU-5 samples synthesized by the solid-phase reaction

2.2 熔盐法

熔盐法需要将反应物与盐混合得到反应混合物 并加热,使反应在盐的熔体中进行。该方法所需反 应时间较短、反应温度较低,所得产物纯度高且形貌 更容易控制,晶粒尺寸较小。

AN 等人^[36]采用 LaF₃-B₂O₃作为助熔剂,将摩尔 比为5:4:2的 Al₂O₃、B₂O₃和 LaF₃混合物在铂坩埚中 加热至1 300 ℃保温 10 h,并以2 ℃/h 的速度降至 1 000 ℃,0.6℃/h 的速度降至900 ℃,最后以4 ℃/h 的 速度降至室温,得到透明无色的针状 Al₅BO₉单晶,如 图 7 所示。FISCH 等人^[31]选择 K₂CO₃+3MoO₃为助熔 剂,Al₂O₃和 B₂O₃粉末样品按9:2比例进行反应,得到 Al₁₈B₄O₃₃单晶产物,但尚有少量 Al₂O₃杂质。他们还 选择了 B₂O₃作为助熔剂,将摩尔比为1:3.3的 Al₂O₃ 与 H₃BO₃粉末混合并干压成型,在1 200 ℃下预加热 - 6 - 后在1550℃保温20h,得到的Al₁₈B₄O₃₃单晶SEM如 图8所示。该法得到的样品纯度高、无杂质,但表面 较为粗糙。



图 7 采用 LaF₃-B₂O₃助熔剂得到的 Al₅BO₉单晶 Fig. 7 Photograph of the Al₅BO₉ crystal prepared from LaF₃-B₂O₃ melt



 (a) K₂CO₃+3MoO₃
 (b) B₂O₃
 图 8 采用两种助熔剂得到的 Al₁₈B₄O₃₃单晶 SEM 照片 Fig. 8 SEM images of Al₁₈B₄O₃₃ by flux methods

HUANG 等人^[37]利用 NH₄Al(OH)₂CO₃ (AACH) 热分解产生活性 Al₂O₃,使用 AACH 和 H₃BO₃作为起 始材料,按2.5:1的摩尔比混合研磨并在 100 ℃加 热,得到的粉末再和 K₂SO₄混合研磨,在1 100 ℃煅烧 2.5~4 h,成功合成了 Al₁₈B₄O₃₃纳米线,如图9所示。





与WANG等人^[39]合成Al₁₈B₄O₃₃纳米线相比,该 方法得到B/Al摩尔比显著降低,制备的纳米线长度 随H₃BO₃与AACH摩尔比降低而增加。反应方程 式为:

$$4H_{3}BO_{3} \rightarrow 2B_{2}O_{3}(s) + 6H_{2}O(g)$$
 (8)

$$2B_2O_3(s) \rightarrow 2B_2O_3(1)$$
 (9)

$$18NH_4Al(OH)_2CO_3(s) \rightarrow 9Al_2O_3(s) + 27H_2O(g) +$$

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期

$$18CO_2(g) + 18NH_3(g)$$
 (10)

 $9Al_2O_3(s) + 2B_2O_3(s) \rightarrow Al_{18}B_4O_{33}(s)$ (11)

2.3 溶胶-凝胶法

溶胶-凝胶法是用活性高的化合物作前驱体,液 相条件下将反应物均匀混合,通过水解、缩合反应, 形成稳定的透明溶胶体系。使用该法制备Al-B-O 体系材料,反应物可以在分子水平均匀混合,所需的 合成温度相对较低,缺点是反应时间较长、成本较 高,过程变量较多影响产物性能。

GRIESSER 等人^[40]研究了 2:1 莫来石与 Al₈B₂O₁₅ 之间的硼莫来石,以 Al(NO₃)₃·9H₂O 和 H₃BO₃为原 料,加入乙醇后加热至 60、150 和 350 ℃各保温 5 h后 将所得凝胶干燥并在 950 ℃保温 5 h,得到 Al₄B₂O₉;相 同步骤 1 300 ℃保温 5 h得到 Al₁₈B₄O₃₃。反应方程式 如下:

$$4H_3BO_3 \rightarrow 2B_2O_3(g) + 6H_2O(g)$$
 (12)

$$2B_2O_3(s) \rightarrow 2B_2O_3(1)$$
 (13)

$$4Al(NO_3)_3 \cdot 9H_2O \rightarrow 2Al_2O_3 + 12NO_2 + 3O_2 + 36H_2O(14)$$

 $2Al_2O_3 + B_2O_3 \rightarrow Al_4B_2O_9 \tag{15}$

$$9\mathrm{Al}_{2}\mathrm{O}_{3}+2\mathrm{B}_{2}\mathrm{O}_{3}\rightarrow\mathrm{Al}_{18}\mathrm{B}_{4}\mathrm{O}_{33} \tag{16}$$

FISCHER 等人^[38]使用摩尔比为1:2的 Al(NO₃)₃·9H₂O和H₃BO₃为原料,在质量分数为10%的 甘油还原剂中加热至200℃保温30min,加热至300℃ 保温2h,加热至950℃保温5h,得到Al₄B₂O₆粉末。

MAZZA 等人^[25] 将 摩 尔 比 为 1:1 的 Al(NO₃)₃·9H₂O和H₃BO₃与质量分数为5%的甘油一 同分散于水中,并分别在150℃和400℃加热脱氮后 得到无定型产物,最后分别在900℃和1100℃保温 24 h,得到Al₅BO₉和Al₄B₂O₉。





WANG 等人^[39]将 Al(NO₃)₃和 H₃BO₃以1:1~3:1 的摩尔比放入柠檬酸并在150 ℃下保温10h得到反 应物凝胶,将凝胶在1050 ℃退火4h合成 Al₁₈B₄O₃₃纳 米线。他们还以1:6的摩尔比制备得到反应物凝胶 并在750 ℃退火4h得到 Al₄B₂O₉,如图10所示。使用 该方法可制备直径均匀的纳米线,同时可通过控制 反应物的摩尔比来控制纳米线直径范围。Al(NO₃)₃ 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期 和H₃BO₃摩尔比越大,纳米线平均直径越大。

2.4 热分解法

热分解法操作简单,成本较低,容易控制,晶粒 分散均匀。Al₄B₆O₁₅可以通过将部分Cr取代的 HAl₃B₆O₁₂(OH)₄(PKU-1)在770℃空气气氛中分解 24 h获得^[26]。如图11所示,制得Al₄B₆O₁₅为针状形 貌,但不是单晶。该方法得到的产物纯度高,但所需 温度也较高。



图 11 热分解法合成 Al₄B₆O₁₅的 SEM 照片 Fig. 11 SEM image of Al₄B₆O₁₅ synthesized by the thermal decomposition process

2.5 水热法

水热法指以水作溶剂在高温高压条件下进行的 反应。BITHER^[41]在高压水热条件下合成了AlBO₃单 晶。反应物为Al/B摩尔比在1:1.25~1:2范围内的 Al₂O₃/Al(NO₃)₃·9H₂O/Al(OH)₃与B₂O₃/H₃BO₃混合物, 将其在密封的铂/金胶囊中施加1~6.5 GPa压力, 800~1 200 ℃保温4~6h得到AlBO₃单晶。该方法制 备的单晶纯度高、分散性好,但对装置要求高,重现 性差且难以实现大量制备。反应方程式如下:

$$4H_{3}BO_{3} \rightarrow 2B_{2}O_{3}(g) + 6H_{2}O(g)$$
 (17)

$$2B_2O_3(s) \rightarrow 2B_2O_3(1)$$
 (18)

 $4\mathrm{Al}(\mathrm{NO}_3)_3 \cdot 9\mathrm{H}_2\mathrm{O} \rightarrow 2\mathrm{Al}_2\mathrm{O}_3 + 12\mathrm{NO}_2 + 3\mathrm{O}_2 + 3\mathrm{GH}_2\mathrm{O}(19)$

- $2\mathrm{Al}(\mathrm{OH})_{3} \rightarrow \mathrm{Al}_{2}\mathrm{O}_{3} + 3\mathrm{H}_{2}\mathrm{O}$ (20)
- $Al_2O_3 + B_2O_3 \rightarrow 2AlBO_3$ (21)

3 Al-B-O 陶瓷的性能

目前关于Al-B-O陶瓷的研究主要集中在合成制备和结构研究上,其中研究较为全面的材料是Al_sBO₉。本文将以Al_sBO₉为代表介绍Al-B-O陶瓷的性能研究进展。

3.1 电性能

图 12 所示为 Al_sBO₉沿布里渊区高对称方向的能带结构和吸收谱^[43]。结果显示 Al_sBO₉是一种直接带隙高达 6.6 eV 的绝缘体,其宽带隙预示着良好的透波性。进一步对吸收谱的计算表明 Al_sBO₉吸收波长范围集中在 77.7~253.6 nm 的紫外波段,可完全透过无线电波,有望作为高温透波材料在运载火箭、导弹

— 7 —



图12 Al₅BO₉能带结构与吸收谱

Fig. 12 Band structure and absorption spectrum of Al₅BO₉

在实验方面,多孔 Al_sBO₉的介电常数与介电损 耗如表6所示^[43]。Al_sBO₉在常温下具有低的介电常 数(ε < 10)和损耗角正切值($\tan \delta_{\varepsilon} < 10^{-2}$),在高达 1000℃的温度下, ε 仍在3.0~3.2的低数值范围内稳 定, $\tan \delta_{\varepsilon}$ 也稳定在0.002~0.007。随着温度和频率的 升高,多孔 Al_sBO₉的 ε 升高, $\tan \delta_{\varepsilon}$ 降低。对介电常数 的实验探究进一步表明 Al_sBO₉在高温透波材料领域 有很好的应用前景。AlBO₃、Al₃BO₆和 Al₄B₆O₁₅的能带 结构如图 13 所示^[19]。三种材料分别具有7.9、6.8 和

7.6 eV的宽带隙,均为绝缘体。



porous Al ₅ DO ₉ at K1							
<i>f</i> /GHz	ε	$ an \delta_{arepsilon}$					
10.8	3.15	0.0033					
15.8	3.13	0.0036					
19.4	3.13	0.0035					

注:1)多孔 Al₅BO₉样品密度为1.57 g/cm³。



图13 三种Al-B-O体系材料能带结构

Fig. 13 Band structure of Al-B-O system materials

GPa

3.2 力学性能

ZHOU等人^[17]使用第一性原理计算了Al₅BO₉的二 阶弹性常量 c_{ij} 、各向异性弹性模量 E_x 、 E_y 和 E_z 、体模量B、 剪切模量G、弹性模量E、泊松比 ν 、浦西比和显微硬度 H_v 。如表7所示,Al₅BO₉具有较低的 c_{44} 、 c_{55} 和 c_{66} 值,表明 Al₅BO₉具有较低的抗剪切变形能力。其弹性模量(200 GPa)、体积模量(157 GPa)和剪切模量(78 GPa)均低于 3Al₂O₃·2SiO₂莫来石^[44],预测的显微硬度为8.3 GPa。

> 表7 Al_sBO_s的相关力学性能 Tab. 7 Mechanical properties of Al_sBO_s

c_{11}	c_{22}	c_{33}	c_{44}	c_{55}	c_{66}	c_{12}	c_{13}	c_{23}
311	219	244	81	92	75	93	118	118
E_x	E_y	E_z	В	G	Ε	v	G/B	HV
245	161	167	157	78	200	0.29	0.50	8.3





Al₅BO₉具有低浦西比(0.497),是一种抗损伤陶瓷, 并在(100)和(001)平面上具有强剪切各向异性,见图14。

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期

Al₁₈B₄O₃₃纳米线具有高拉伸强度、高弹性模量和优 异的耐腐蚀性和化学稳定性,作为一维陶瓷材料被广 泛用于增强铝合金等复合材料,提高其弹性模量、强度 和抗蠕变性,从而获得高的力学性能^[29,45]。Al₁₈B₄O₃₃晶 须性能优良、成本较低,在制备工艺和性能研究等方面 都较为成熟,有一定规模的市场应用。

AlBO₃、Al₃BO₆和Al₄B₆O₁₅的相关力学性能如表8、

表9所示^[19,43]。其中,AlBO₃具有较高的二阶弹性常量、 弹性模量、浦西比和硬度,说明AlBO₃是一种高硬度的 脆性材料。Al₃BO₆同样具有较高的二阶弹性常量、弹性 模量、浦西比和硬度,其力学性能与热导率介于Al₅BO₉ 和AlBO₃之间。Al₄B₆O₁₅与Al₅BO₉力学参数最为接近, 具有较低的二阶弹性常量和剪切模量。其浦西比为 0.679,显微硬度为12.8 GPa,略高于Al₅BO₉₀。

	表 8	$AIBO_3$ 、 AI_3BO_6 和 $AI_4B_6O_{15}$ 的二阶理性常量、各向异性理性模	重
Tab. 8	Second-order	elastic constants and anisotropic Young's modulus of AIBO.	ALBO, and ALB, O.

	Second-order elastic constants								Anisotropic Young's modulus			
Compound /GPa							of single crystal/GPa					
	c_{11}	c_{22}	c_{33}	c_{44}	c_{55}	c_{66}	c_{12}	c_{13}	c_{23}	E_x	E_y	E_z
AlBO ₃	523	523	340	114	114	186	151	97	97	457	457	311
$\mathrm{Al}_4\mathrm{B}_6\mathrm{O}_{15}$	157	157	375	89	89	54	50	69	69	131	131	329
Al_3BO_6	424	415	476	142	132	128	151	137	116	364	357	426

表 9 AIBO₃、AI₃BO₆和 AI₄B₆O₁₅的模量、泊松比、浦西比和显微硬度 Tab. 9 Elastic moduli, Poisson's ratio, Pugh's ratio and microhardness of AIBO₃, Al₃BO₆ and Al₄B₆O₁₅

	E	Clastic modules/GP	a	Poisson's ratio	Pugh's ratio	Microhardness HV	
Compound	В	G	Ε	ν	G/B	/GPa	
AlBO ₃	224	146	361	0.232	0.652	19.437	
$\mathrm{Al}_4\mathrm{B}_6\mathrm{O}_{15}$	109	74	181	0.223	0.679	12.8	
Al_3BO_6	228	143	355	0.240	0.627	18.128	

3.3 高压相稳定性能

GATTA 等人^[46-47]研究发现 Al_sBO₉至少在高达 7.4 GPa 压力下可维持弹性状态的稳定性,且在 21.7 GPa 高压下未发生相变,说明 Al_sBO₉在高压下 具有较好的相稳定性,其等温体模量为164 GPa,与 莫来石较为接近。Al_sBO₉具有的莫来石型晶体结构 导致了较高的弹性各向异性,沿着边缘共棱八面体 单链方向刚性更大。实验测得各向异性压缩系数分 别为 β_a =1.4×10⁻³ GPa⁻¹, β_b =3.4×10⁻³ GPa⁻¹, β_c =1.7× 10⁻³ GPa⁻¹,压缩系数比为 $\beta(a):\beta(b):\beta(c)=1:2.0:$ 1.4,说明该结构沿着(100)面可压缩。FISCH等 人^[48]测得 Al_sBO₉热弹性各向异性比为 $\alpha_a:\alpha_b:\alpha_c=1:$ 2.47:1.85。GATTA将弹性参数与FISCH等人得到 的热力学数据结合得到了 Al_sBO₉的*P*-*T*-*V*状态方程 (在一级近似时有效):

 $V_{(P,T)} \sim V_{(P_0,T_0)} \left[1 - \beta \Delta P + \alpha \Delta T \right] = V_{(P_0,T_0)} \left[1 - \frac{\beta \Delta P}{2} + \frac{\beta \Delta P}{2} \right]$

$$0.0061(4)\Delta P + 1.36(2) \times 10^{-5}\Delta T]$$
 (22)

对于其他Al-B-O体系中的硼莫来石,虽然没有 直接的实验数据,但晶体结构中的八面体链很可能 使其具有较明显的各向异性。

3.4 导热性能

热导率与温度的关系可以用 SLACK 模型 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期 表示[49]:

$$\kappa_{\rm L} = A \frac{\bar{M}\Theta^3 \delta}{\gamma^2 n^{\frac{2}{3}} T}$$
(23)

式中,热导率 κ 与分子平均质量 \hat{M} 、德拜温度 Θ 和平均原子距离 δ 成正比,与GRÜNEISEN常数 γ 、原子数n和温度T成反比。 γ 可以近似的用下式得到^[50]:

$$\gamma = \frac{9(v_1 - \frac{4}{3}v_s^2)}{2(v_1^2 - 2v_s^2)} = \frac{3}{2}\left(\frac{1+\nu}{2-3\nu}\right)$$
(24)

式中,ν为泊松比。原子质量越大,或结构越混乱,则 γ越大,κ也就越低。根据德拜理论,热导率还可表示 为与声速的关系:

$$\kappa = \frac{1}{3} c_{\rm v} v_{\rm m} l \tag{25}$$

式中, c_v 为比热容, v_m 为平均声速,l为平均自由程。 平均声速 v_m 可由横波声速 v_s 和纵波声速 v_1 得到^[51]:

$$v = \left[\frac{1}{3} \left(\frac{2}{v_{s}^{3}} + \frac{1}{v_{1}^{3}}\right)\right]^{-\frac{1}{3}}$$
(26)

$$v_{s} = \sqrt{\frac{G}{d}}$$
(27)

$$v_1 = \sqrt{\frac{B + \frac{4G}{3}}{d}} \tag{28}$$

9 -

由于纵波声速v₁对声速贡献较小,横波声速v_s与平 均声速近似相等。可以看出,剪切模量越低,横波声速 越低,则平均声速就越低,理论热导率也越低。综合上 述描述,可以利用堆垛结构和剪切模量对Al-B-O体系 材料的热导率进行理论研究。对多数该体系化合物而 言,其结构较为疏松,密度和剪切模量较低,可能具有 低热导率,在轻质隔热领域有广泛的应用前景。图15 描述了Al₃BO₉、AlBO₃、Al₃BO₆和Al₄B₆O₁₅热导率与温度 关系^[19]。对Al₃BO₉而言,热导率随温度变化符合关系 式 κ=2404.78/T,并在1700 K附近达到其理论最低热 导率1.42 W/(m·K)。此时声子平均自由程近似于平 均原子距离,热导率不再随温度变化。同理,AlBO₃最 低热导率为2.45 W/(m·K),结合 SLACK模型,热导率 随温度变化满足关系式 κ =7526.47/*T*,直到3000 K时 才达到最低热导率。室温下AlBO₃热导率约有25.3 W/ (m·K),说明与多数Al-B-O体系材料不同,AlBO₃具有 较高的热导率。考虑到AlBO₃还具有优良的力学性能 与热稳定性,在作为电子器件的陶瓷基片具有很好的 应用前景。Al₃BO₆最低热导率为2.30 W/(m·K),结合 SLACK 模型,热导率随温度变化满足关系式 κ =4911.35/*T*,在2100 K时达到其最低热导率。Al₄B₆O₁₅ 最低热导率为1.71 W/(m·K),结合 SLACK模型,热导 率随温度变化满足关系式 κ =2447.45/*T*,在1450 K时 达到最低热导率。表10总结了Al₅BO₉、AlBO₃、Al₃BO₆ 和Al₄B₆O₁₅的声速、德拜温度、GRÜNEISEN常数及最低 热导率^[19,43]。



图15 Al-B-O体系材料由SLACK模型估算的热导率与温度的关系



	表10 Al ₅ BO ₉ 、AlBO ₃ 、Al ₃ BO ₆ 和Al ₄ B ₆ O ₁₅ 的声速、德拜温度、Gruneisen常数及最低热导率
Tab. 10	Sound velocities, Debye temperature, Grüneisen parameter and minimum thermal conductivity of Al ₅ BO ₉ , AlBO ₃ ,
	Al_3BO_6 and $Al_4B_4O_{15}$

Compound	Sound velocities/km·s ⁻¹			Debye temperature	Grüneisen parameter	Minimum thermal conductivity	
Compound	v_1	$v_{\rm s}$	$v_{\rm m}$	$\Theta_{ m D}/ m K$	γ	$/\mathbf{W} \boldsymbol{\cdot} (\mathbf{m} \boldsymbol{\cdot} \mathbf{K})^{-1}$	
Al_5BO_9	8.55	4.58	5.11	777	1.77	1.42	
AlBO ₃	10.78	6.37	7.06	1055	1.42	2.45	
Al_3BO_6	10.54	6.16	6.83	1006	1.46	2.30	
$\mathrm{Al}_4\mathrm{B}_6\mathrm{O}_{15}$	8.63	5.15	5.70	793	1.38	1.71	

Al₅BO₉具有较高的GRÜNEISEN常数 γ 和德拜温 度 Θ_D , 热稳定性良好。同理, AlBO₃、Al₃BO₆和 Al₄B₆O₁₅均具有较高的 Θ_D , 说明 Al-B-O 体系材料普 遍具有较好的热稳定性。

3.5 热膨胀性能

目前对 Al-B-O 陶瓷热学性能的实验报道较少, 但含 Si 的硼莫来石热膨胀性能研究对该体系有一定 的参考价值。对莫来石晶型结构而言,其热胀系数 较低且具有明显的各向异性,与组成和温度均有关 系。莫来石各方向线胀系数与其中 Al₂O₃含量关系如 图 16 所示^[23],随着 Al₂O₃含量的增加, α₁₁和 α₃₃均增 加, 而 α₂₂则有所降低,其中 α₁₁值始终最小。

LÜHRS等人^[15]研究了不同硼含量的硼莫来石从 300~1 000 ℃的热胀系数。实验结果表明热膨胀在 晶体b轴方向上最大,其次是c轴,在a轴上最小。随 着含硼量的减少,热胀系数增加。与未掺杂的莫来 石相比,含有13.6 mol%B₂O₃的硼莫来石热胀系数降 低约15%,其原因可能是B取代Si产生较强的B-O 键。因此,由B完全取代Si的Al-B-O体系硼莫来石 有望具有更小的热胀系数。



 Al_2O_3 content for mullite

硼莫来石在不同温度下的热胀系数如表11所 示^[15,52-55],可以看出其平均线胀系数为(4.9~7.5)× 10⁻⁶/K,线胀系数较小且α₁₁值最小。这是因为随着 温度增加,八面体中Al原子的热运动增加,八面体链 的膨胀将连接的四面体拉向八面体链,对(001)面内 的热膨胀产生负面贡献,最终沿*c*轴延伸的八面体和 四面体之间的横向相互作用导致了较小的热胀 系数^[26]。

化合物	相武		方法	温度范围	$lpha/10^{-6}\mathrm{K}^{-1}$			
化日初	组成			/°С	α_{11}	α_{22}	α_{33}	$lpha_{ m V}$
硅线石			XRD	300~900	2.3	7.6	4.8	14.7
	<i>x</i> =0.24		XRD	300~900	3.9	7.0	5.8	16.7
	<i>x</i> =0.25		XRD/ND	300~1000	4.1	6.0	5.7	15.8
	<i>x</i> =0.38		XRD	300~900	4.1	5.6	6.1	15.8
	<i>x</i> =0.38		DIL	300~1000	4.5	6.1	7.0	17.6
莫来石	<i>x</i> =0.25		ND	1000~1600	6.8	9.3	6.3	22.4
$\mathrm{Al}_2(\mathrm{Al}_{2+2x}\mathrm{Si}_{2-2x})\mathrm{O}_{10-x}$	<i>x</i> =0.38		DIL	1000~1400	6.2	7.3	6.9	20.4
		0 le B ₂ O ₃ 1.0			4.8	6.8	6.0	17.6
	mole B ₂ O ₃		VPD	300~1000	4.7	6.0	5.7	16.4
	1%	6.4	AND		4.5	5.8	5.3	15.6
		13.6			4.6	5.3	5.0	14.9

表 11 硅线石、莫来石与硼莫来石线胀系数 Tab. 11 Linear thermal expansion coefficients of sillimanite, mullites and B-mullites

3.6 高温热稳定性能

作为在热密封领域前景良好的材料体系,Al-B-O 陶瓷普遍具有高熔点、低热导率的特征。其中,Al₄B₆O₁₅ 直到 800 ℃时依然保持稳定,并在 900 ℃时转变为 Al₄B₂O₉^[26]。图4所示的B₂O₃-Al₂O₃二元相图显示Al₄B₂O₉ 作为低温稳定相可在高温下转化为Al₁₈B₄O₃₃,该过程伴 随着 B₂O₃的挥发^[29]。Al₅BO₉在1400 ℃下仅有轻微的 质量损失^[56],具有较好的热稳定性。LÜHRS等人^[15]还 通过长时间加热硼莫来石样品研究了其热稳定性。结 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期 果显示在1400℃下,硼莫来石直到90h后才发生完全 分解,具有较好的高温热稳定性。

3.7 光学性能

目前 Al-B-O 陶瓷尚无光学方面的应用,但 Al₅BO₅的非中心对称结构使其在该方向有一定的应 用前景。AlO₄多面体中的O阴离子使材料具有二次 谐波产生(Second Harmonic Generation, SHG)效 应^[36],可能表现出良好的非线性光学、压电等光电性 能,其光学性质依赖于入射光强度,作为一种潜在的 - 11 - 倍频材料可以实现光频率转换和光信息处理,为新 型无机材料的设计提供了思路。

4 应用与展望

Al-B-O体系包括硼莫来石 Al₅BO₉、Al₁₈B₄O₃₃、 Al₄B₂O₆以及不具有莫来石晶型结构的 Al₄B₆O₁₅和 AlBO,等化合物。其中,Al,BO,可通过固相反应、熔 盐法和溶胶-凝胶法制备,具有2.94 g/cm3的低密度 和6.6 eV的宽带隙,同时具有低抗剪切变形能力、低 硬度和低浦西比,是一种耐损伤陶瓷。Al_BO。热导率 随温度变化符合关系式 κ=2404.78/T, 并在1700 K 附近达到理论最低热导率1.42 W/(m·K),且在 1 670 K下仅有轻微的质量损失。Al_BO。具有的低热 导率、低密度、良好的绝缘性和热稳定性使其在高超 声速飞行器的热密封领域有很好的应用前景,有望 在栅片式热密封结构中得到应用。同时,低的理论 密度为其作为中子吸收剂和催化转换器基板提供了 可能性。而材料的宽带隙也预示着良好的透波性, 多孔 Al_sBO_s具有低介电常数(ε<10)和损耗角正切 值(tanδ_e < 10⁻²),可能作为高温透波材料在运载火 箭、导弹及返回式卫星等飞行器的无线电系统中得 到应用。

Al₁₈B₄O₃₃被证明具有更准确的组成Al₅BO₆,其精 确化学式为Al_{5-x}B_{1+x}O₉, x<0.038(6), 产物以单晶和纳 米线为主,作为增强组元被广泛用于增强铝合金等 复合材料,已有规范成熟的市场应用。

 $Al_4B_2O_9$ 是 $Al_{18}B_4O_{33}$ 的低温稳定相,可通过固相反 应和溶胶-凝胶法制备,其单晶纳米线产物在工业上 有一定规模的应用,可用于生产AlOOH^[57]和 Al₁₈B₄O₃₃纳米线。

Al₄B₆O₁₅(PKU-5)可通过固相反应和热分解法 得到,其中硼酸盐基团构成了一维的十元环通道,可 用于构建各种三维多孔八面体框架, Al₄B₆O₁₅具有 7.6 eV的宽带隙,较低的二阶弹性常量和剪切模量。 其浦西比为0.679,显微硬度为12.8 GPa,热导率随 温度变化满足关系式 K=2447.45/T,在1450 K时达 到最低热导率 1.71 $W/(m \cdot K)$ 。 Al₄B₆O₁₅独特的一维 孔道结构使其在催化、吸附和离子交换方面都有一 定的应用前景。

AlBO₃具有7.9 eV的宽带隙,与多数Al-B-O体 系材料不同,AIBO。具有较高的二阶弹性常量、弹性 模量、浦西比和硬度,是一种高硬度的脆性材料。 AlBO₃热导率随温度变化满足关系式 κ=7526.47/T, 直到3000K时才达到最低热导率2.45W/(m·K),室 温下 AlBO₃热导率约有 25.3 W/(m·K)。理论计算得 到的高热导率、低热膨胀、良好的绝缘性能和低成本 使其在电子器件中继散热陶瓷基片有很好的应用前 景。由于目前使用的 Al₂O₃陶瓷基片热导率偏低, BeO 陶瓷有一定的毒性, AlN 陶瓷力学性能较差, AlBO。有望在该领域替代现有材料。

总体而言, Al-B-O体系材料具有低密度、宽带 隙、高熔点等优良的物理化学性能,在以航天航空为 代表的诸多领域有广阔的应用前景,在目前的理论 研究和合成制备基础上,相关的性能研究和实际应 用有待进一步的探索。

参考文献

[1] 郭适俊. 临近空间飞行器动力系统发展趋势分析 [J]. 科技传播,2018,10(24):122-123.

GUO S. Analysis of development trend of adjacent spacecraft power system [J]. Public Communication of Science & Technology, 2018, 10(24): 122-123.

[2] 廖孟豪. 2018年度国外高超声速飞行器发展动向[J/ OL]. 飞航导弹,2019:1-7.

LIAO M. Development trend of foreign hypersonic vehicles in 2018 [J/OL]. Aerodynamic Missile Journal, 2019: 1-7.

[3] 李智斌,黄宛宁,张钊.2018年临近空间科学热点回 眸[J]. 科技导报,2019(1):44-51.

LI Z, HUANG W, ZHANG Z. Summary of the hot spots of near space vehicles in 2018 [J]. Science & Technology Review, 2019(1):44-51.

[4] HUETER U. NASA's next generation launch technology program-strategy and plans [C]//54th International Astronautical Congress of the International Astronautical Federation, the International Academy of Astronautics, and the International Institute of Space Law, 2003: V. 5. 01.

[5] 张友华,陈连忠,等. 高超飞行器尖前缘材料发展及 相关气动热试验[J]. 宇航材料工艺,2012,42(5):1-4.

ZHANG Y, CHEN L. Development and Aero-heating tests of sharp leading edge in hypersonic vehicles [J]. Aerospace Materials & Technology, 2012, 42(5): 1-4.

[6] The Defense Advanced Research Projects Agency [DB/ OL]. https://www.darpa.mil/about-us/image-gallery? ppl=viewall.

[7] MATTIS J. Summary of the 2018 national defense strategy of the United States of America [R]. Department of Defense Washington United States, 2018.

[8] SAYLER K M. Hypersonic weapons: background and issues for congress[M]. Congressional Research Service, 2019.

[9] 黄骞生. 高超声速与空天飞行器技术前景研究[J]. 科技资讯,2017,15(31):76-77+79.

HUANG Q. Research on the technology prospect of hypersonic and aerospace vehicles [J]. Science & Technology Information, 2017, 15(31):76-77+79.

[10] 唐克,冯宝龙,谢保军,等. 临近空间飞行器开发利 用现状与发展趋势[J]. 飞航导弹,2012(11):44-48.

TANG K, FENG B, XIE B, et al. Development and utilization status of adjacent spacecraft [J]. Aerodynamic Missile Journal, 2012(11):44-48.

[11] 靳旭红,黄飞,程晓丽,等. 稀薄流区高超声速飞行 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期

— 12 —

器表面缝隙流动结构及气动热环境的分子模拟[J]. 航空动力 学报,2019,34(1):201-209.

JIN X, HUANF F, CHENG X, et al. Monte carlo simulation for the flow-field structure and aerodynamic heating due to cavities on hypersonic vehicle surfaces in the rarefied flow regime [J]. Journal of Aerospace Power, 2019, 34(1):201-209.

[12] 西印. 航天飞机的热密封件破裂[J]. 国外导弹与航 天运载器,1992(2):56.

XI Y. Rupture of the space shuttle heat seal [J]. Missiles and Space Vehicles, 1992(2): 56.

[13] CLELAND J, IANNETTI F. Thermal Protection System of the Space Shuttle [R]. Research Triangle Inst Research Triangle Park NC, 1989.

[14] 李凡, 王树浩, 陈江涛, 等. 飞行器典型热密封结构 [J]. 宇航材料工艺, 2013, 43(1): 20-25.

LI F, WANG S, CHEN H, et al. Typical high-temperature seal structur of reusable and hypersonic vehicles [J]. Aerospace Materials & Technology, 2013, 43(1):20–25.

[15] LÜHRS H, FISCHER R X, SCHNEIDER H. Boron mullite: Formation and basic characterization [J]. Materials Research Bulletin, 2012, 47(12):4031-4042.

[16] GLASS D, DIRLING R, CROOP H, et al. Materials development for hypersonic flight vehicles [C]//14th AIAA/AHI Space Planes and Hypersonic Systems and Technologies Conference, 2006:8122.

[17] ZHOU Y, XIANG H. Al_5BO_9 : A Wide band gap, damage-tolerant, and thermal insulating lightweight material for high-temperature applications [J]. Journal of the American Ceramic Society, 2016, 99(8):2742–2751.

[18] SCHNEIDER H, FISCHER R X, SCHREUER J. Mullite:crystal structure and related properties[J]. Journal of the American Ceramic Society, 2015, 98(10):2948–2967.

[19] 任忆箫,周延春,戴付志,等. Al-B-O体系堆垛结构 对材料热性能及力学性能的影响[R]. 西安:先进功能复合材 料技术重点实验室,2018.

REN Y, ZHOU Y, DAI F, et al. Effect of Al-B-O system structure on thermal and mechanical properties of materials [R]. Xi'an: Science and Technology of Advanced Functional Composite Laboratory, 2018.

[20] 卫晓辉, 孙加林, 李福燊, 等. 刚玉-莫来石材料高温 断裂性能[J]. 稀有金属材料与工程, 2009(z2): 1269-1273.

WEI X, SUN J, LI F, et al. Hot rupture and deformation of corundum-mullite refractories [J]. Rare Metal Materials and Engineering, 2009(z2):1269–1273.

[21] DIETZEL A, SCHOLZE H. Untersuchungen im system B₂O₃-Al₂O₃-SiO₂[J]. Glastechnische Berichte, 1955, 28(2):47-52.

[22] WERDING G. Experimental studies on borosilicates and selected borates[J]. Rev. Mineral. ,1996,33:117-163.

[23] FISCHER R X, SCHNEIDER H. Crystal chemistry of borates and borosilicates with mullite-type structures: a review [J]. European Journal of Mineralogy, 2008, 20(5):917-933.

[24] VEGAS A, CANO F H, GARCÍA-BLANCO S. 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第1期 Refinement of aluminium orthoborate[J]. Acta Crystallographica Section B: Structural Crystallography and Crystal Chemistry, 1977,33(11):3607-3609.

[25] MAZZA D, VALLINO M, BUSCA G. Mullite-type structures in the systems Al_2O_3 -Me₂O (Me=Na, K) and Al_2O_3 -B₂O₃[J]. Journal of the American Ceramic Society, 1992, 75(7): 1929-1934.

[26] JU J, YANG T, LI G, et al. PKU-5: An aluminoborate with novel octahedral framework topology [J]. Chemistry-A European Journal, 2004, 10(16): 3901–3906.

[27] DIEHL R, BRANDT G. Refinement of the crystal structure of $Fe_3BO_6[J]$. Acta Crystallographica Section B: Structural Crystallography and Crystal Chemistry, 1975, 31(6): 1662–1665.

[28] Database Documentation [DB/OL]. [2019-2-11]. http://www.crct.polymtl.ca/FACT/documentation/.

[29] ZHANG J, HUANG Y, LIN J, et al. From $Al_4B_2O_9$ nanowires to BN-coated $Al_{18}B_4O_{33}$ nanowires [J]. The Journal of Physical Chemistry B,2005,109(27):13060-13062.

[30] 井原将昌,今井寛治,福永二郎,等.ホウアルミン酸,9Al₂O₃・2B₂O₃の結晶構造[J]. 窯業協會誌,1980,88 (1014):77-84.

IHARA M, IMAI K, FUKUNAGA J, et al. Crystal Structure of Boroaluminate, $9Al_2O_3 \cdot 2B_2O_3[J]$. Yogyo-Kyokai-Shi, 1980, 88(1014):77-84.

[31] FISCH M, ARMBRUSTER T, RENTSCH D, et al. Crystal-chemistry of mullite-type aluminoborates $Al_{18}B_4O_{33}$ and Al_5BO_9 : A stoichiometry puzzle [J]. Journal of Solid State Chemistry, 2011, 184(1):70–80.

[32] LEHMANN H A, TESKE K. Uber einige neue Borate des Aluminiums[J]. Z. Anorg. Allg. Chem. , 1973, 400:169–175.

[33] REYNAUD C. Synthèse, analyse thermique et micrographie de nouveaux borates d'aluminium[J]. Bull. Soc. Franç. Min. Crist, 1977, 100:28-32.

[34] STACHOWIAK A, SCHREYER W. Synthesis, stability and breakdown products of the hydroxyl end member of jeremejevite in the system Al₂O₃-B₂O₃-H₂O [J]. European Journal of Mineralogy, 1998:875–888.

[35] GARSCHE M, TILLMANNS E, ALMEN H, et al. Incorporation of chromium into aluminium borate 9Al₂O₃ · 2B₂O₃ (A₉B₂)[J]. European Journal of Mineralogy, 1981:793–808.

[36] AN D, ZHANG M, LI D, et al. Linear and nonlinear optical properties of aluminum borate crystal Al₅BO₉: experiment and calculation [J]. Journal of Materials Research, 2015, 30 (15):2319–2326.

[37] HUANG Y, XIA Y, LONG Q, et al. Large-scale synthesis of aluminium borate nanowires by a simple molten salt method[J]. Ceramics International, 2015, 41(2):2607-2610.

[38] FISCHER R X, KAHLENBERG V, VOLL D, et al. Crystal structure of synthetic $Al_4B_2O_9$: A member of the mullite family closely related to boralsilite [J]. American Mineralogist, 2008,93(5/6):918–927.

[39] WANG J, SHA J, YANG Q, et al. Synthesis of - 13 - aluminium borate nanowires by sol-gel method [J]. Materials Research Bulletin, 2005, 40(9):1551-1557.

[40] GRIESSER K J, BERAN A, VOLL D, et al. Boron incorporation into mullite[J]. Mineralogy and Petrology, 2008, 92 (3/4):309–320.

[41] BITHER T. Isotypic borates of aluminum rhodium and thallium of calcite type crystal structure: U. S. Patent 3,755,536 [P]. 1973-8-28.

[42] ABBAS-GHALEB R, GARBOWSKI E, KADDOURI A, et al. $Al_{18}B_4O_{33}$ aluminium borate: A new efficient support for palladium in the high temperature catalytic combustion of methane[J]. Catalysis Today, 2006, 117(4):514–517.

[43] REN Y, DAI F, XIANG H, ZHOU Y. Theoretical calculation, porous synthesis and characterization of boron-mullite $Al_5BO_9[R]$. Kunming: The Chinese Ceramic Society, 2019.

[44] LEDBETTER H, KIM S, BALZAR D, et al. Elastic properties of mullite [J]. Journal of the American Ceramic Society, 1998, 81(4):1025–1028.

[45] ZHU S J, IIZUKA T. Fabrication and mechanical behavior of Al matrix composites reinforced with porous ceramic of in situ grown whisker framework [J]. Materials Science and Engineering: A, 2003, 354(1/2): 306–314.

[46] GATTA G D, LOTTI P, MERLINI M, et al. Highpressure behavior and phase stability of $Al_5 BO_9$, a mullite-type ceramic material [J]. Journal of the American Ceramic Society, 2013,96(8):2583-2592.

[47] GATTA G D, ROTIROTI N, FISCH M, et al. Stability at high pressure, elastic behavior and pressure-induced structural evolution of " Al_5BO_9 ", a mullite-type ceramic material [J]. Physics and Chemistry of Minerals, 2010, 37(4):227-236. [48] FISCH M, ARMBRUSTER T. Thermal expansion of Aluminoborates [M]//Minerals as Advanced Materials II. Springer, Berlin, Heidelberg, 2011:255-268.

[49] SLACK G A. Nonmetallic crystals with high thermal conductivity [J]. Journal of Physics and Chemistry of Solids, 1973,34(2):321-335.

[50] ANDERSON O L. A simplified method for calculating the Debye temperature from elastic constants [J]. Journal of Physics and Chemistry of Solids, 1963, 24(7):909–917.

[51] SANDITOV B D, TSYDYPOV S B, SANDITOV D S. Relation between the Grüneisen constant and Poisson's ratio of vitreous systems[J]. Acoustical Physics, 2007, 53(5):594–597.

[52] WINTER J K, GHOSE S. Thermal expansion and high-temperture crystal chemistry of the Al $_2SiO_5$ polymorphs[J]. American Mineralogist, 1979, 64(5/6): 573–586.

[53] SCHNEIDER H, EBERHARD E. Thermal expansion of mullite[J]. Journal of the American Ceramic Society, 1990, 73 (7):2073-2076.

[54] BRUNAUER G, FREY F, BOYSEN H, et al. High temperature thermal expansion of mullite: an in situ neutron diffraction study up to 1 600 °C [J]. Journal of the European Ceramic Society, 2001, 21(14): 2563–2567.

[55] SCHREUER J, HILDMANN B, SCHNEIDER H. Elastic properties of mullite single crystals up to 1 400 °C[J]. Journal of the American Ceramic Society, 2006, 89(5):1624–1631.

[56] BORN M, HUANG K. Dynamical theory of crystal lattices[M]. Oxford University Press, London, 1954.

[57] WEI S, ZHANG J, Elsanousi A, et al. From $Al_4B_2O_9$ nanorods to AlOOH (boehmite) hierarchical nanoarchitectures [J]. Nanotechnology, 2007, 18(25): 255605.