

热管理用高导热碳化硅陶瓷基复合材料研究进展

陈 强, 白书欣, 叶益聪

(国防科技大学 空天科学学院 材料科学与工程系, 长沙 410073)

摘 要: 碳化硅陶瓷基复合材料以其高比强度、高比模量、高导热、良好的耐烧蚀性能、高温抗氧化性、抗热震性能等特性, 广泛应用于航空航天、摩擦制动、核聚变等领域, 成为先进的高温结构及功能材料。本文综述了高导热碳化硅陶瓷基复合材料制备及性能等方面的最新研究进展。引入高导热相, 如金刚石粉、中间相沥青基碳纤维等用以增强热输运能力; 优化热解炭炭与碳化硅基体界面用以降低界面热阻; 热处理用以获得结晶度更高、导热性能更好的碳化硅基体; 设计预制体结构用以建立连续导热通路等方法, 提高碳化硅陶瓷基复合材料的热导率。此外, 本文展望了高导热碳化硅陶瓷基复合材料后续研究方向, 即综合考虑影响碳化硅陶瓷基复合材料性能要素, 优化探索高效、低成本的制备工艺; 深入分析高导热碳化硅陶瓷基复合材料导热机理, 灵活运用复合材料结构与性能的构效关系, 以期制备尺寸稳定、具有优异热物理性能的各向同性高导热碳化硅陶瓷基复合材料。

关 键 词: 热管理; 高导热; 碳化硅; 复合材料; 综述

中图分类号: TB332 文献标志码: A

Highly Thermal Conductive Silicon Carbide Ceramics Matrix Composites for Thermal Management: a Review

CHEN Qiang, BAI Shuxin, YE Yicong

(Department of Materials Science and Engineering, College of Aerospace Science and Technology, National University of Defense Technology, Changsha 410073, China)

Abstract: Silicon carbide ceramic matrix composites have been widely used in aerospace, friction brake, fusion fields and so on, and become advanced high-temperature structural and functional composites, due to their high specific strength and specific modulus, excellent ablation and oxidation resistance, and high conductivity and good thermal shock resistance. This paper reviews the latest research progress in preparation and property of silicon carbide ceramics matrix composites (CMCs) with high thermal conductivity. Researchers have improved the thermal conductivity of silicon carbide CMCs, including by introducing highly thermal conductive phases for reinforcing heat transport, such as diamond powders, and mesophase pitch-based carbon fibers (MPCF), by optimizing the interface between pyrolytic carbon (PyC) and silicon carbide matrix for reducing interfacial thermal resistance, by heat-treating for obtaining silicon carbide matrix with higher crystallinity and better thermal conductivity, and by designing preform structure for establishing continuous thermal conduction path. Meanwhile, research interests on silicon carbide CMCs are to explore new preparation with high efficiency and low cost through optimising their

收稿日期: 2022-10-31; 收到修改稿日期: 2023-01-18; 网络出版日期: 2023-01-31

作者简介: 陈 强(1992-), 男, 博士研究生. E-mail: 13548774386@163.com

CHEN Qiang (1992-), male, PhD candidate. E-mail: 13548774386@163.com

通信作者: 白书欣, 教授. E-mail: shuxinde2021@163.com; 叶益聪, 教授. E-mail: Yeyicognde2021@163.com

BAI Shuxin, professor. E-mail: shuxinde2021@163.com; YE Yicong, professor. E-mail: Yeyicognde2021@163.com

influencing factors, and to obtain isotropic highly thermal conductivity with dimensional stability and physical properties through deep understanding their thermal conductive mechanism, and flexible method based on the structure-activity relationship.

Key words: thermal management; high thermal conductivity; silicon carbide; composite; review

超音速或超音速飞行器以其超高马赫数和长巡航机时,其前缘机翼及前锥尖端与高速气流相互作用,高速粒子剧烈烧蚀,导致飞行器表面温度很高($>1800\text{ }^{\circ}\text{C}$),进而对热防护系统(Thermal Protection System, TPS)^[1-2]和热结构材料(Thermostructural Composites, TSM)产生严重烧蚀。在核聚变领域,包层材料需长期处于中子辐照、高温高压、粒子溅射等严苛的服役环境^[3]。同样,在民用领域,摩擦制动系统产生的温度很高,要求材料在具有较好的耐摩擦磨损性能的同时具有优异的热物理性质^[4-6]。高热导率(Thermal Conductivity, TC)的材料,可将局部高热负荷转移到低温区域,迅速减少局部结构热损伤,延长材料服役寿命^[7-8]。

碳化硅(Silicon Carbide, SiC)是由碳原子和硅原子形成强共价键组成的四面体,具有高硬度、高强度、高导热($490\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$)^[9]以及良好的热稳定性等特点,被广泛应用于热交换部件和电子基板等^[10]。但是,碳化硅陶瓷材料质地较脆,对裂纹敏感,难以独立使用^[11]。纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料是以纤维为增强体,碳化硅为基体的陶瓷基复合材料(Ceramic Matrix Composites, CMCs),除具有碳化硅的优异性能外,还兼具增强纤维轻质高强、耐腐蚀、抗老化等优点^[12-13],如碳化硅纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料(SiC_f/SiC)^[14-17]、碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料(C_f/SiC , C/C-SiC)^[18-20]等。但是增强纤维石墨化程度较低,石墨微晶尺寸较小,热导率较低(碳化硅纤维热导率小于 $70\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$,如表1所示^[21],普通碳纤维热导率小于 $20\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ ^[22]),难以形成有效的导热通路。因此,常见的碳化硅陶瓷基复合材料导热性能较差。

对于非金属晶体,提高材料导热性能的关键在于增大声子平均自由程(Phonon mean free path),减少由晶格振动引起的声子散射,从而提高材料热输运效率^[23-24]。目前,提高碳化硅陶瓷基复合材料导热性能的手段主要有:1)引入高导热相,提高碳化硅陶瓷基复合材料热导率;2)优化复合材料基体与增强体之间的界面,减少界面热阻;3)高温热

处理促进碳化硅晶粒长大,获得结晶度更高的导热相;4)设计导热通路构筑有效的热输运网络。制备的碳化硅陶瓷基复合材料具备优异的热物理性能,成为潜在的新一代结构-功能一体化先进复合材料^[4,25]。

本文总结了热管理(Thermal Management, TM)用高导热碳化硅陶瓷基复合材料的制备工艺及其热物理性能相关研究工作,结合目前研究现状,展望了后续高性能碳化硅陶瓷基复合材料的发展方向。

1 引入高导热相提高热导率

对于碳化硅陶瓷基复合材料,微米尺寸的碳化硅热导率大于纳米尺寸的,可添加少量高导热材料补偿由于尺寸效应而导致热输运性质的损失^[26],如金刚石粉(Diamond powder, 热导率大于 $1500\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ ^[27])、中间相沥青基碳纤维(Mesophase Pitch-based Carbon Fiber, MPCF, 热导率为 $500\sim 1000\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ ^[28])等。

目前,对于高导热材料的划分尚未形成统一认识,郭全贵等^[29]认为,隔热材料的热导率 $<1\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$; $1\sim 50\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 的材料导热性能较差; $50\sim 200\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 材料导热性能较好,高导热材料热导率约 $200\sim 400\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$,超高导热材料的热导率 $>400\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$;但Subhash等^[30]认为热导率 $>100\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 的材料为高导热材料。

1.1 高导热金刚石-碳化硅陶瓷基复合材料

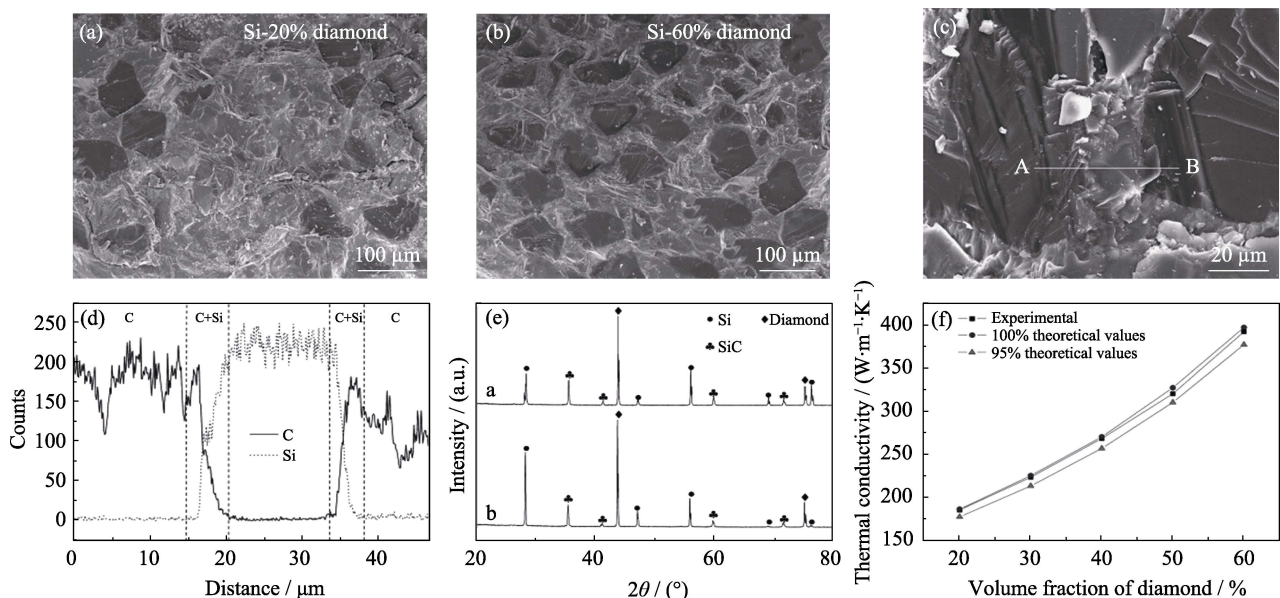
金刚石(diamond)作为一种碳同素异形体,碳-碳以强共价键结合,非谐振动效应较弱,声子散射的概率较低,德拜温度较高(约 $2000\text{ }^{\circ}\text{C}$),在同样温度下,具有超高的热导率($2000\sim 2200\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$)^[27]。

Zhu等^[31]研究了金刚石含量对于复合材料热导率的影响,利用原位反应放电等离子烧结技术(*In-situ* Reactive Spark Plasma Sintering, SPS)制备了硅-金刚石-碳化硅复合材料(Si-diamond-SiC),如图1所示。结果表明,当金刚石体积分数为60%时,复合材料热导率最高为 $392\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$,其他复合材料的热导率在 $185\sim 320\text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 之间。

表 1 碳化硅陶瓷纤维性能及产品^[21]Table 1 Properties and products of silicon carbide based fibers^[21]

Producer	Brand	Modulus/GPa	Strength/MPa	Density/(g·cm ⁻³)	Diameter/ μ m	TC/(W·m ⁻¹ ·K ⁻¹)
Nicalon	NL202	220	3000	2.55	14	2.97
	Hi-Nicalon	270	2800	2.74	12	7.77
	Hi-Nicalon-S	420	2600	3.05	12	18.4
Tyranno	Lox M	187	3300	2.48	11	1.4
	ZMI	200	3400	2.48	11	2.5
	SA	380	2800	3.10	10/7.5	65
Sylramic	Sylramic	400	2800	3.05	10	40–45
	Sylramic-iBN	400	3200	3.10	10	>46
KD ^[33]	KD-A	170	2100	2.43	12.3	—
	KD-B	300	3000	2.76	11.2	—
	KD-C	320	2800	2.87	11.1	—

*Modulus is tensile modulus and TC is thermal conductivity of SiC-based fibers at room temperature

图 1 不同金刚石的硅-金刚石-碳化硅复合材料显微组织及热导率^[31]Fig. 1 Microstructures and thermal conductivities of Si-diamond-SiC composites with different diamond volume contents^[31]

(a) Si-20% diamond (sintered at 1523 K); (b) Si-60% diamond (sintered at 1643 K); (c) Fracture surface of (b);

(d) EDX of (c); (e) XRD patterns of (a, b);

(f) Experimental and theoretical thermal conductivity of Si-diamond-SiC composites

借助反应熔渗(Reactive Metal Infiltration, RMI)工艺, Zhang 等^[32]制备了金刚石体积分数为 12%(RBSD1)、17%(RBSD2)、27%(RBSD3)、39%(RBSD4)的致密金刚石-碳化硅陶瓷基复合材料, 如图 2 所示。复合材料热导率与金刚石体积分数密切相关, 当金刚石体积分数从 12%增加到 39%时, 复合材料室温热导率从 249 W/(m·K)提高到 329 W/(m·K)。Thommy 等^[34]采用液相渗硅(Liquid Silicon Infiltration, LSI)或者硅合金工艺制备了高体积分数硅-金刚石-碳化硅复合材料(金刚石体积分数 55%~79%, 碳化硅体积分数 3%~36%, 硅或者硅合

金体积分数 4%~23%), 热导率在 336~432 W/(m·K)范围。

Yang 等^[35]利用 1600 °C 气相渗硅工艺(Vapor Silicon Infiltration, VSI)制备了金刚石-碳化硅复合材料, 当金刚石体积分数为 46%时, 复合材料热导率最高为 562 W/(m·K); Zheng 等^[36]经 1650 °C 气相渗硅, 制备了热导率为 518 W/(m·K)的金刚石-碳化硅复合材料, 其热导率随着金刚石、碳化硅体积分数的增加而增大, 较大尺寸且表面粗糙的金刚石颗粒有利于硅蒸汽的附着沉积进而形成碳化硅; Yang 等^[37]研究了金刚石-碳化硅复合材料的反应熔

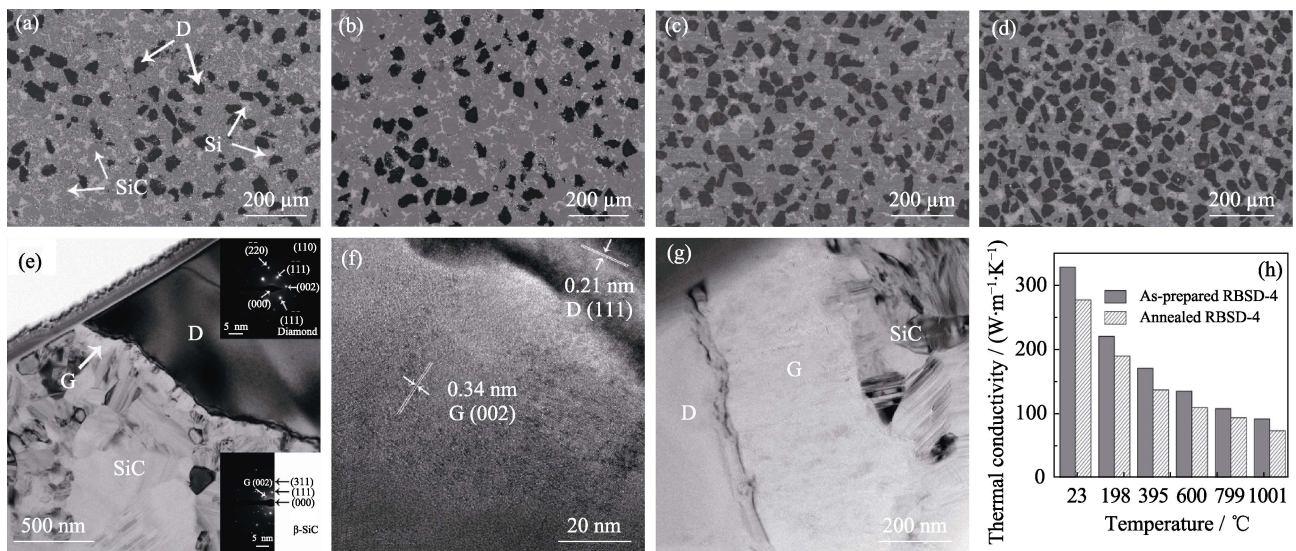


图2 不同体积分数的金刚石-碳化硅复合材料显微组织及热导率^[32]

Fig. 2 Microstructures and thermal conductivities of diamond/SiC composites with different diamond volume contents^[32]
 (a) RBSD1; (b) RBSD2; (c) RBSD3; (d) RBSD4; (e) Diamond/SiC interface; (f) Graphite interlayer in diamond/SiC interfacial region;
 (g) TEM image of diamond/SiC interfacial region in post-annealing RBSD; (h) Thermal conductivities of RBSDs
 before and after high temperature annealing

渗机制,认为熔融硅的爆炸蒸发,固体体积膨胀以及反应过程中的热量释放是导致复合材料致密的关键因素,制备的金刚石-碳化硅复合材料密度为 3.33 g/cm^3 ,热导率为 $580 \text{ W/(m}\cdot\text{K)}$ 。Matthey等^[38]分别利用酚醛树脂(Phenol Formaldehyde Resin, PF)和纤维素(Cellulose)作为黏合剂,与不同粒径的金刚石以及碳化硅粉混合后压制成坯,最后经无压渗硅(Pressureless Silicon Infiltration)制备出热导率为 $500 \text{ W/(m}\cdot\text{K)}$ 的高导热金刚石-碳化硅散热件。

金刚石-碳化硅陶瓷基复合材料可通过粉体的烧结工艺,如放电等离子烧结^[31],或熔渗工艺,如反应熔渗^[32,34]和气相渗硅^[35]等方法制备。然而,致密的金刚石-碳化硅复合材料的制备工艺相当复杂^[38],通常会因烧结过程中硅与金刚石或者碳与硅的反应引起较大的尺寸变化^[39],且复合材料中含有较多未反应的游离硅。其中,无压渗硅工艺可制备致密度较高、热物理性能优异的金刚石-碳化硅陶瓷基复合材料,其游离硅的体积分数约为4%~5%,可作为大型易损件的高效制备工艺。

1.2 高导热中间相沥青基碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料

近年来,国产高导热石墨纤维制备技术日臻成熟,性能逐渐完善^[40],赋予高导热碳化硅陶瓷基复合材料更优的热物理性能以及更广阔的应用前景。

作为一种热塑性材料,沥青是一种结构和化学组成非常复杂的物质,通常由带有烷基侧链的稠环芳烃和杂环化合物混合而成^[41]。原料沥青,如石油

沥青、煤沥青和萘系沥青等,经调制改性处理可得到各向同性沥青或各向异性沥青,再经熔融纺丝、均质预氧化、碳化、高温石墨化后得到沥青基碳纤维。按照原料,沥青基碳纤维可分为各向同性沥青基碳纤维和中间相沥青基碳纤维(高性能沥青基碳纤维)^[43]。其中,中间相沥青基碳纤维(Mesophase Pitch-based Carbon Fiber, MPCF)中含有大量向列型液晶相的芳烃平面大分子,在纺丝时受剪切作用力或炭化过程中热作用下生成的碳质微晶,可沿纤维轴向取向生长,使中间相沥青基碳纤维较聚丙烯腈基碳纤维(Polyacrylonitrile Based Carbon Fiber)具有良好的热物理性质^[42-43],如表2所示。

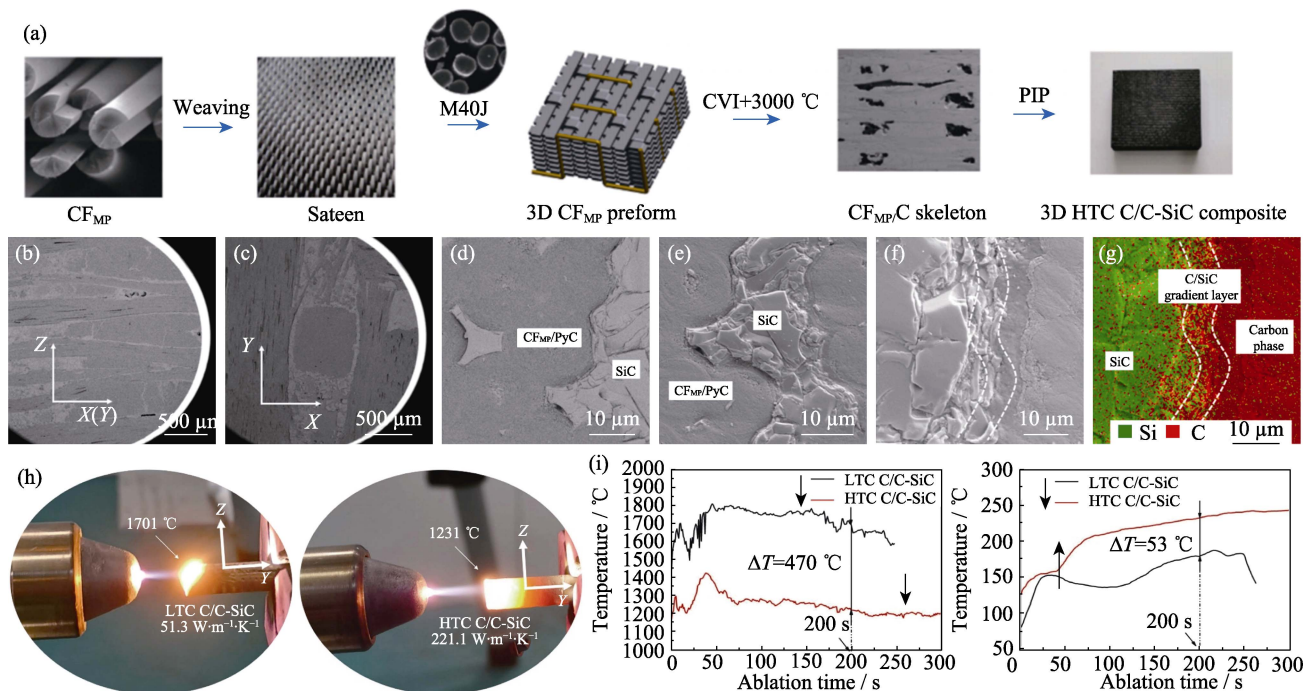
纺丝过程中的纤维预氧化制度以及喷丝板结构造成了中间相沥青基碳纤维横截面不同^[44]。Edie等^[45]认为中间相沥青基碳纤维横截面主要有辐射状、洋葱皮状、乱层状、叠层状、放射褶皱结构、线型结构以及混合结构。其中,辐射状结构具有良好的导热性能,但皮部收缩程度比芯部剧烈,容易产生裂纹,力学性能降低;洋葱皮状以及乱层状结构在热处理过程中收缩较均匀,缺陷较少,具有较高的拉伸强度;放射褶皱状结构在具有较好力学性能的同时还兼具优良的导热性能;而对于线型结构,沥青熔体在更为充分的剪切力作用下,具有更好的取向,可避免热处理过程中的热应力集中和开裂现象,使得纤维拉伸强度提高^[46]。因此,可根据实际需要,调控中间相沥青基碳纤维的横截面结构。

如图3所示,Huang等^[25]利用自研热导率 $800 \text{ W/(m}\cdot\text{K)}$ 的中间相沥青基碳纤维(TYC-1,

表 2 沥青基碳纤维性能及产品^[42-43]Table 2 Properties and products of pitch based carbon fibers^[42-43]

Producer	Brand	Modulus/GPa	Strength/MPa	Density/(g·cm ⁻³)	Diameter/ μ m	TC/(W·m ⁻¹ ·K ⁻¹)
UCC	P75	517	2100	2.00	10	185
	P100	759	2410	2.15	10	520
	P-120	828	2410	2.18	10	640
Mitsubishi	K-1100	931	3100	2.2	10	1000
	K13D2U	935	3700	2.21	10	800
	K13C2U	900	3800	2.2	10	620
	K63B12	860	2600	2.15	10	400
Nippon	Granoc	920	3530	2.19	7	600
	YS-95A					
	Granoc YS-90A	880	3530	2.18	7	500
NOCVARB	NM6030-15	≥ 550	≥ 1500	≥ 2.1	—	≥ 250
	NM9050-20	≥ 850	≥ 2000	≥ 2.15	—	≥ 450
	NM9080-20	≥ 850	≥ 2000	≥ 2.15	—	≥ 750
	NMA080-25	≥ 950	≥ 2500	≥ 2.15	—	≥ 750
TIANCE-TECH	TC-HC-600-S	750	2300	2.20	13	600
ECO	—	500–900	2500–3500	2.2	8–12	500–800
TOYI-CARBEN	TYG-1	800	2300	2.2	12	600
	TYG-2	900	2500	2.2	12	800

*Modulus is tensile modulus and TC is thermal conductivity of MPCF

图 3 3D HTC C/C-SiC 制备工艺及微观组织^[25]Fig. 3 Diagram of fabrication and microstructure of the 3D HTC C/C-SiC composite^[25]

(a) Fabrication process of 3D HTC C/C-SiC; (b-f) Microstructures of the 3D HTC C/C-SiC composite;

(g) Interface energy spectrum diagram of the 3D HTC C/C-SiC; (h) Ablation tests and (i) temperature curves of the C/C-SiC

Toyli-Carbon)与高模量聚丙烯腈基碳纤维(M40J)编制成三维连续预制体,经化学气相渗透(Chemical

Vapor Infiltration, CVI)和高温石墨化处理,再经聚合物浸渍裂解工艺(Polymer Impregnation Pyrolysis,

PIP)制备得到热导率为 221.1 W/(m·K)的三维高导热碳化硅陶瓷基复合材料(3D-C/C-SiC), 得益于其优异的高导热特性, 3D-C/C-SiC 表现出较小的温度梯度以及优良的耐烧蚀性能(线烧蚀率为 0.11 μm/s, 质量烧蚀率为 0.56 mg/(cm²·s))。

Fang 等^[47]研究了氧乙炔焰对高导热碳化硅陶瓷基复合材料的烧蚀机制。如图 4 所示, 升华是中心区域的主要消融行为, 氧化是中心区域的主要烧蚀行为; 硅的氧化以及氧化硅气体的沉积是外部区域形成二氧化硅颗粒的主要原因, 如图 4(c)所示; 图 4(a)中的中心区域烧蚀后, 由于增强纤维(M30, Japan) 的高导热性和相邻端升华速度的差异, 纤维形成了针状微结构。因此, 高导热碳化硅陶瓷基复合材料的氧乙炔焰烧蚀机理是热物理作用和热化学冲蚀的综合作用。

Cao 等^[48]利用 600 W/(m·K)的中间相沥青基碳纤维(TC-HC-500), 酚醛树脂为碳源, 经化学气相沉积和反应熔渗工艺(如图 5 所示), 制备得到面内热导率为 112.42 W/(m·K), 厚度热导率为

38.89 W/(m·K)的高导热碳化硅陶瓷基复合材料。此外, 为探究反应熔渗温度对高导热碳化硅陶瓷基复合材料导热性质的影响, 通过控制反应熔渗过程中的气-液反应机制控制碳化硅晶须生长, 使 1600 °C 反应熔渗制备的碳化硅陶瓷基复合材料面内热导率和厚度导热率进一步提高到 203.00 和 39.59 W/(m·K)^[49]。

Guo 等^[50-51]以短切中间相沥青基碳纤维为增强体, 硼化锆、碳化硅、硼化钪等陶瓷粉末为基体, 利用热压工艺, 分别制备了热导率为 104.7 和 93.8 W/(m·K)^[51]的硼化锆-碳化硅陶瓷基复合材料和硼化钪-碳化硅陶瓷基复合材料, 复合材料热导率随着纤维体积分数增大而降低。

作为一种新型碳材料, 中间相沥青基碳纤维以其优良的热物理性能而得到广泛应用, 但其模量较高, 石墨化后质地较脆^[25], 厚度方向需借助辅助工艺进行穿刺编排, 无法形成三维连续预制体。中间相沥青基碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料特殊的几何结构特点, 使其性能各向异性^[52]。

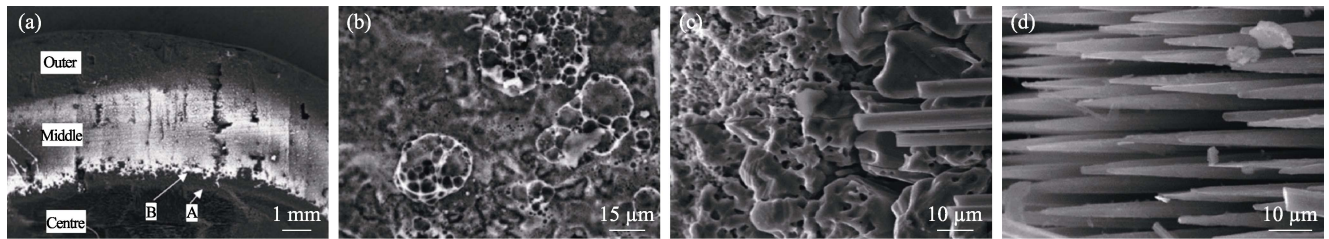


图 4 烧蚀后的碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料表面形貌^[47]

Fig. 4 Surface topographies of the as-ablated C/C-SiC^[47]

(a) Image of the as-ablated C/C-SiC; (b-d) Magnification images of (b) middle region, (c) area “A” and (d) naked fibers in the center region of (a)

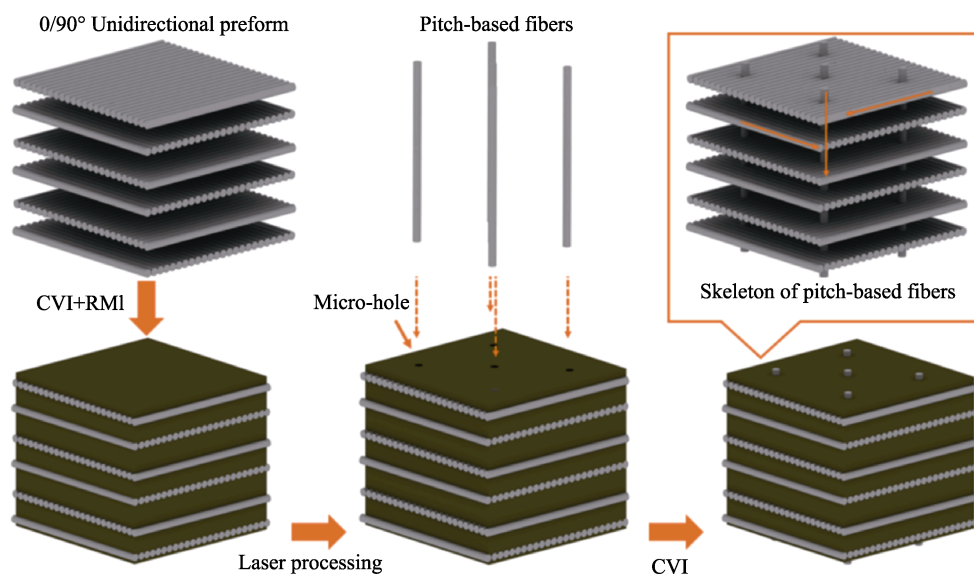


图 5 C/C-SiC 复合材料制备工艺流程图^[48]

Fig. 5 Flow diagram of preparation process of the C/C-SiC composite^[48]

2 界面优化降低界面热阻

固体和界面热传输的多尺度模拟表明, 声子输运主导的传热是多尺度的, 声子将与不同特征尺寸的结构相互作用而发生声子散射, 削弱材料的热输运能力, 如点缺陷、位错、层错、孪晶边界、孔隙以及各种微结构等^[53]。

Li 等^[54]采用化学气相沉积(Cheical Vapor Deposition, CVD)工艺在热解炭(Pyrolytic Carbon, PyC)表面沉积碳纳米管(Carbon Nanotubes, CNTs)用于改善热解炭基体与碳化硅的界面结合, 结果表明, 800 °C 沉积 20 min, 使用体积分数为 15% 的乙烯气体沉积的碳纳米管增强碳化硅陶瓷基复合材料的性能最好(抗弯强度 466 MPa, 热导率 17.2 W/(m·K))。

Cui 等^[55]通过化学气相渗透工艺在热解炭表面原位生长碳化硅纳米线(Silicon Carbide Nanowires, SiC_{NWS})用于改善聚合物浸渍裂解(Polymer Impre-

gnation Pyrolysis, PIP)制备的三维碳化硅纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料的力学特性和热导率, 结果表明沉积碳化硅纳米线的复合材料抗弯强度和热导率(最高 4.46 W/(m·K))分别提高了 46% 和 43%。

Li 等^[56]研究了酚醛树脂含量对化学气相渗透(Cheical Vapor Infiltration, CVI)和反应熔渗制备碳纤维增强金刚石-碳化硅复合材料的微观结构和导热性能的影响, 结果表明, 酚醛树脂含量显著影响反应熔体渗透前复合材料孔隙结构以及反应熔渗后基体的相组成和密度, 酚醛树脂含量较高时, 无定形碳(Amorphous Carbon, a-C)的含量增加, 金刚石与无定形碳的非晶态界面区域增加, 界面结合较差, 导致复合材料的界面热阻增加, 从而降低复合材料热导率。

如图 6 所示, Feng 等^[57]通过电泳沉积(Electrophoretic Deposition)法将碳纳米管(CNTs)沉积到碳化硅纤维表面形成碳纳米管-热解炭(CNTs-PyC)界面, 改善了原始热解炭(PyC)界面的均匀性和结构, 导致

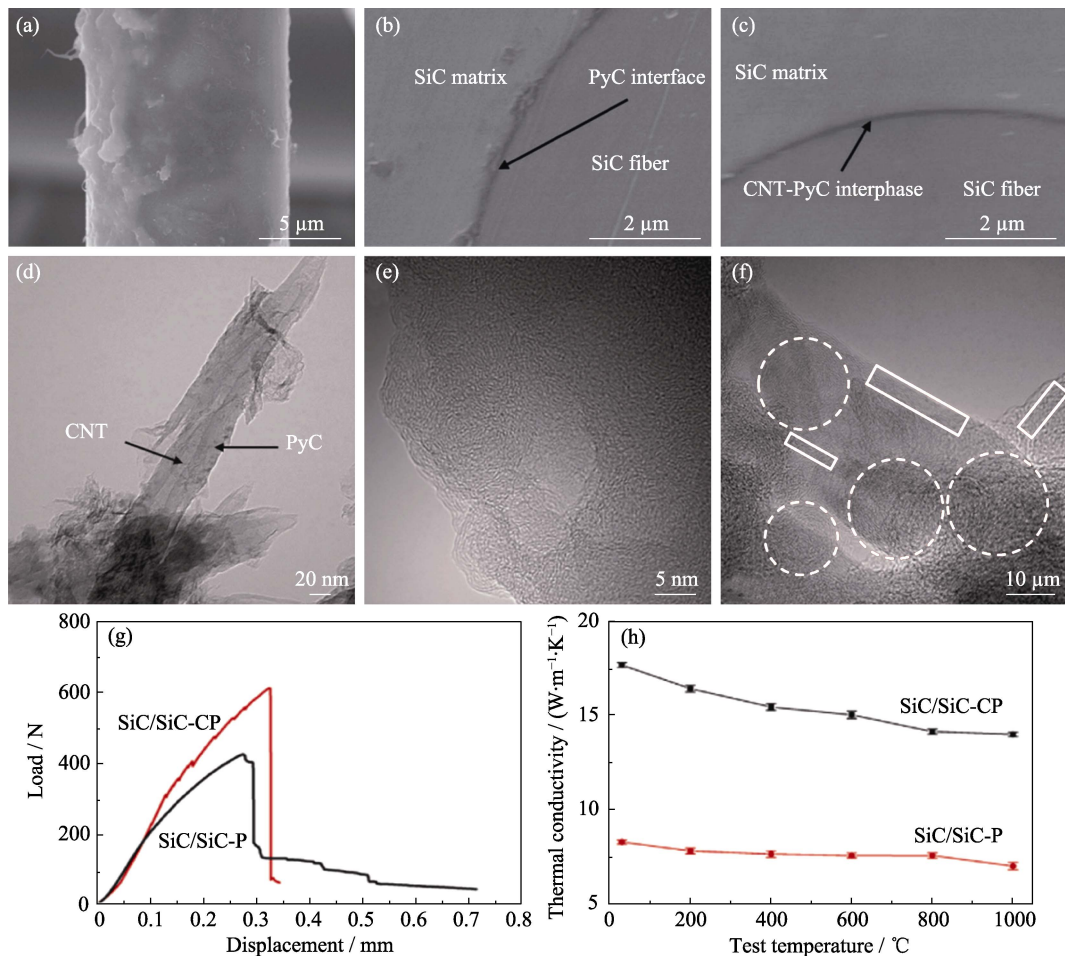


图 6 碳化硅纤维表面电泳沉积碳纳米管微观组织及复合材料热物理性能^[57]

Fig. 6 Microstructures of SiC fiber with electrodeposited CNTs and thermophysical properties of SiC_P/SiC composites^[57]
 (a) Surface of SiC fibers with CNTs; (b) Surface of SiC fibers without CNTs; (c) Interface between CNTs and PyC; (d) TEM image of PyC deposited on CNTs; (e, f) HRTEM images of PyC deposited on (e) SiC fibers and (f) CNTs; (g) Bending strength and (h) thermal conductivity of SiC/SiC composites with different interfaces

界面处部分短石墨烯条纹定向取向, 而长石墨烯条纹高度弯曲(如图 6(f)所示), 使碳化硅纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料抗弯强度从 430 MPa 提高到 505 MPa, 热导率从 8.2 W/(m·K) 提高到 17.7 W/(m·K)。

3 高温热处理影响热导率

改善碳化硅陶瓷基复合材料的密度和晶粒尺寸可以进一步提高复合材料的性能。具有较高密度的碳化硅陶瓷基复合材料往往具有较高的热导率, 而细化碳化硅晶粒将降低其热导率^[4]。一方面, 可通过热处理促进碳化硅晶粒长大, 获得更高结晶度的碳化硅, 进而提高复合材料的热导率; 另一方面, 随着热处理的进行, 碳化硅基体与热解炭的非晶态界

面区域增加, 进而降低复合材料的热导率。

Cao 等^[48]探究了热处理温度对中间相沥青基碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料热导率的影响, 对制备得到的复合材料进行热处理(1650 °C-2 h), 如图 7 所示, 复合材料面内热导率从 112.42 提高到 142.49 W/(m·K), 厚度热导率从 38.89 提高到 43.49 W/(m·K)。

Zhang 等^[32]对反应熔渗制备的高体积分数的金刚石-碳化硅陶瓷基复合材料(金刚石体积分数为 39%)进行 1600 °C-1.5 h 的高温热处理, 热导率较未处理前降低了 15 W/(m·K), 这是由于经高温热处理后, 金刚石-碳化硅界面厚度有所增加(如图 2(g)所示), 界面热阻增大, 从而降低复合材料的热导率。

Zhang 等^[58]研究了金刚石颗粒增强碳化硅复合材料界面结构及其形成机理。如图 8 所示, 在界面

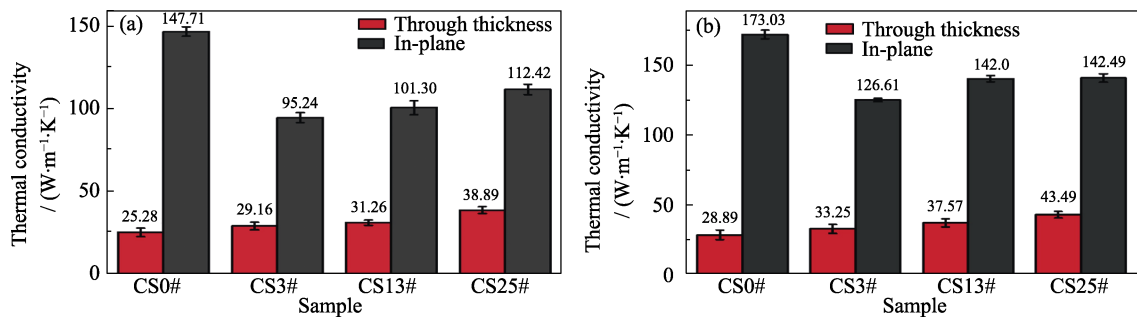


图 7 C_{pT}/SiC 复合材料(1600 °C-2 h)热处理(a)前(b)后的热导率^[48]

Fig. 7 Thermal conductivities of C_{pT}/SiC composites (a) before and (b) after heat-treatment(1600 °C-2 h)^[48]

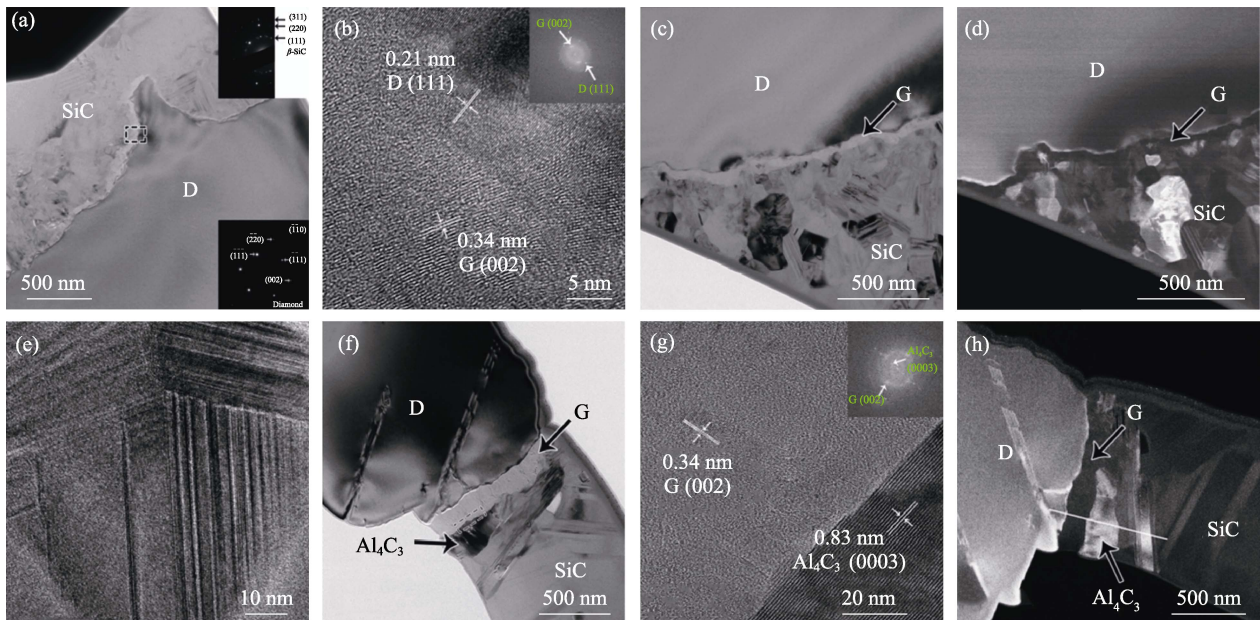


图 8 金刚石/SiC 复合材料界面区域表征^[58]

Fig. 8 Characterization of diamond/SiC interfacial zone^[58]

(a) TEM image of diamond and SiC separated by a layer of graphite with lighter contrast; (b) HRTEM image of the rectangular region in (a) showing the graphite (G) and diamond (D) zones; (c-e) TEM and HRTEM images of (c, d) graphite layer and (e) reaction formed nano-crystalline SiC with stacking faults; (f) TEM image of Al₄C₃ formed adjacent to the interface; (g) HRTEM image from the rectangular region in (f); (h) ADF STEM of diamond/SiC interfacial area in (f)

区域的金刚石颗粒周围有一层薄薄的石墨层,可能是在反应熔渗(Reactive Metal Infiltration, RMI)制备碳化硅陶瓷基复合材料的过程中,金刚石石墨化以及无定形碳的转化形成的。研究表明,碳的溶解和饱和过程是复合材料界面附近伴有大量层错纳米碳化硅晶体形成的主要机制,揭示了随着热处理温度升高,界面热阻增加和复合材料热导率下降的原因^[58]。

如图 9 所示, Feng 等^[59]研究了热处理温度对化学气相渗透制备的二维碳化硅纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料导热性能的影响。1900 °C 热处理的碳化硅陶瓷基复合材料的热导率是未经热处理的 14 倍,最高达 138.4 W/(m·K),说明热处理促进了碳化硅晶体长大,改善了碳化硅纤维的结晶度以及纤维与基体之间的界面结合,从而提高了碳化硅陶瓷基复

合材料的热导率。

高温热处理可促进碳化硅晶体发育,提高结晶度,减少晶体缺陷带来的声子散射,从而提高复合材料的热导率。同时,随着热处理温度升高,复合材料界面区域增大,尤其是碳化硅与含无定形碳的界面区域发生石墨化转变,将增大界面热阻,降低复合材料热导率。

4 结构设计提高热导率

由于纤维预制体的结构特点,纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料沿厚度方向,碳纤维与基体之间结合较弱,热输运能力较面内方向弱,面内热导率约是沿厚度热导率的 10~100 倍^[60],热导率各向异性。

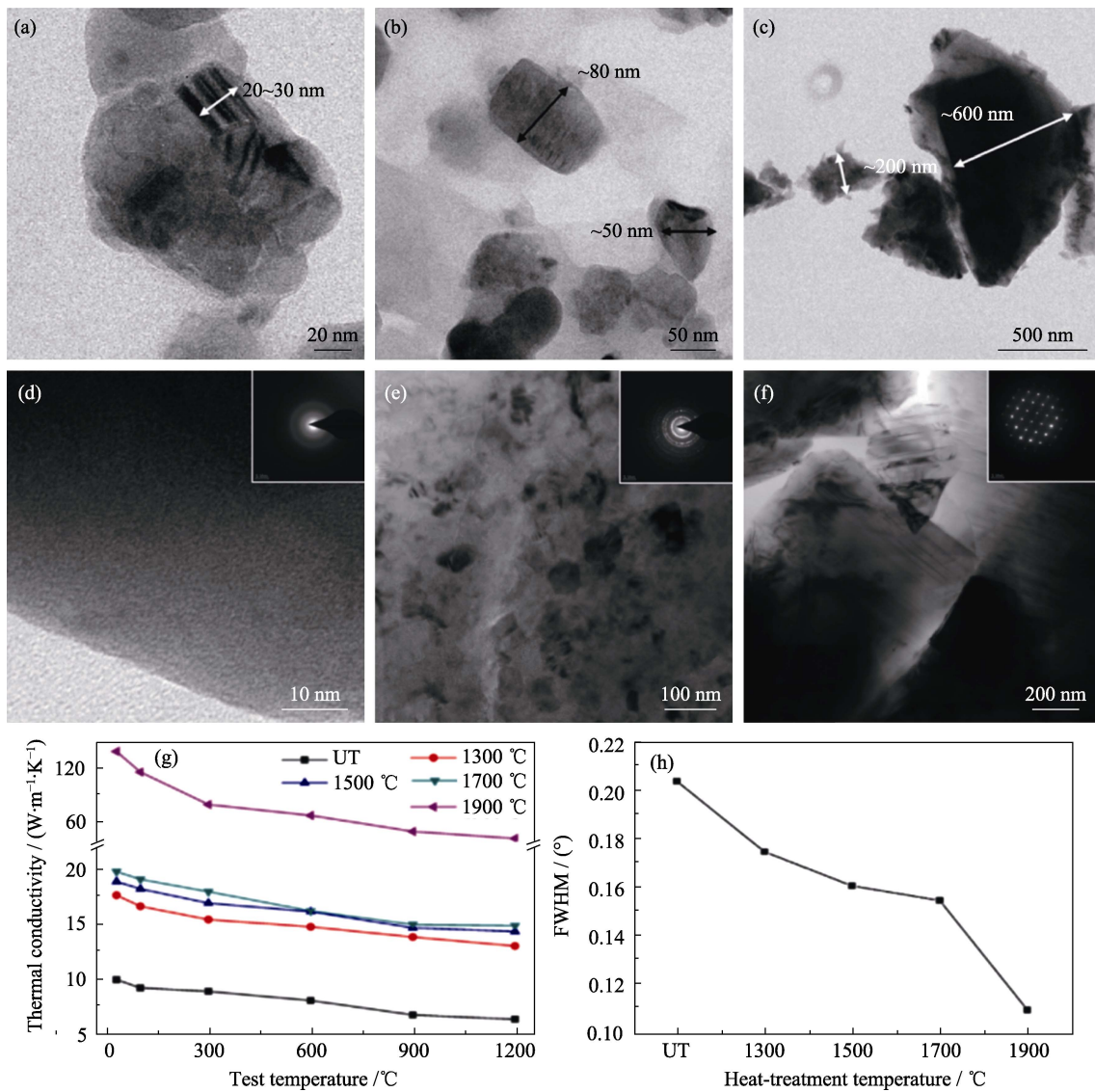


图 9 不同温度热处理的 SiC_p/SiC 复合材料微观组织及热导率^[59]

Fig. 9 Microstructures and thermal conductivities of SiC_p/SiC composites with different heat-treatment^[59]

(a) SiC matrix without heat-treatment; (b) SiC matrix with 1700 °C-2 h heat-treatment; (c) SiC matrix with 1900 °C-2 h heat-treatment; (d-f) TEM images of SiC matrix corresponding to (a-c); (g) Thermal conductivity of 2D SiC_p/SiC after different heat-treatments; (h) Full width at half maximum of (111) diffraction crystal plane after different heat-treatments

研究者围绕高导热填料的均匀分散以及如何构建连续有效的导热通路, 进行了诸多探索。

Zhang 等^[61]首先采用化学气相渗透工艺制备出二维碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料, 厚度方向经连续微波激光(Continuous Wave Laser)打孔后, 注射多层石墨烯溶液用以构筑厚度方向连续导热通道, 最后经化学气相渗透工艺增密(如图 10 所示), 使碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料的热导率提高了 204%, 为设计、制备连续纤维增强高导热碳化硅陶瓷基复合材料提供了一种新的有效方法。

Zhang 等^[62]利用热导率为 500 W/(m·K)的中间相沥青基碳纤维织物, 正交铺排堆垛后构建二维连续预制体, 然后经化学气相渗透沉积热解炭基体和碳化硅, 厚度方向辅之激光打孔以垂直排列高导热纤维束, 最后利用化学气相渗透工艺制备高导热碳化硅陶瓷基复合材料, 如图 11 所示。制备的碳化硅陶瓷基复合材料面内热导率为 150.2 W/(m·K), 厚度热导率达到 46.7 W/(m·K), 主要得益于高导热中间相沥青基碳纤维连续预制体的结构设计, 使得面

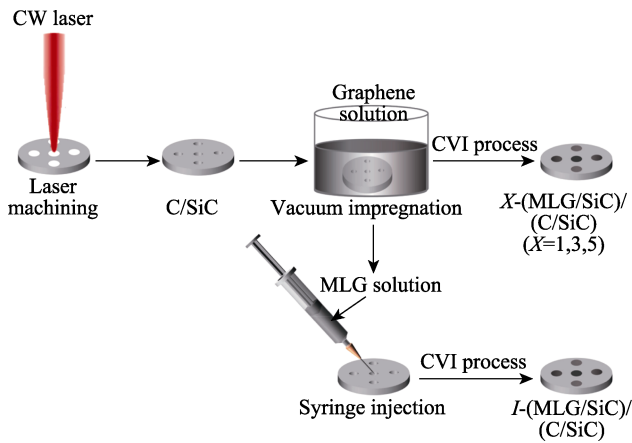


图 10 含石墨烯-碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料导热通路设计^[61]

Fig. 10 Design of heat conductive channels of C_f/SiC with well-designed graphene^[61]

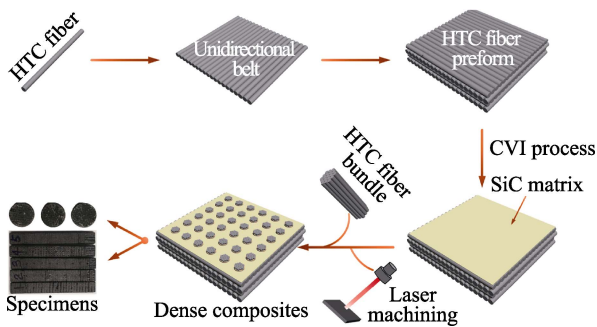


图 11 含微管道的三维高导热碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料结构设计^[62]

Fig. 11 Structural design of three-dimensional-linked C_f/SiC with micro-pipelines^[62]

内方向形成连续导热通路, 厚度方向高导热纤维束垂直排列, 形成有效的热运输网络。

Chen 等^[52]通过在碳纤维表面分层生长垂直排列的碳纳米管(CNTs), 如图 12 所示, 堆垛以形成三维预制体结构, 然后经聚合物浸渍裂解工艺制备得到碳化硅陶瓷基复合材料, 其厚度热导率从 7.94 W/(m·K)提高到 16.80 W/(m·K)。

Pan 等^[63]首先采用化学气相渗透工艺制备二维碳纤维增强碳化硅复合材料, 厚度方向通过激光打孔定向引入高导热碳纳米管以构建三维连续导热通路, 如图 13 所示, 最后经化学气相渗透增密后得到

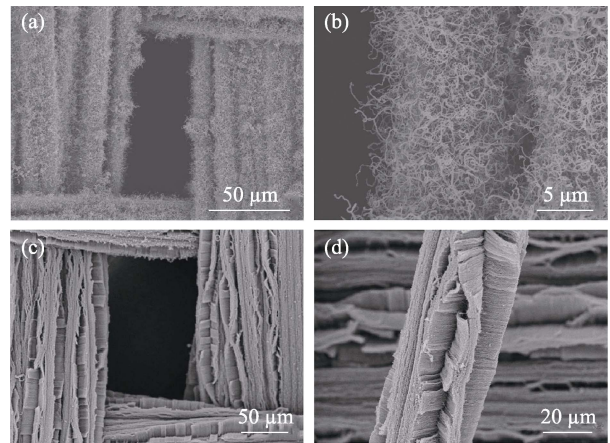


图 12 生长 30 min 的 (a, b) ECNT-CF 和(c, d) VACNT-CF 不同放大倍率的微观组织^[52]

Fig. 12 Low and high magnification SEM images of (a, b) ECNT-CF and (c, d) VACNT-CF fabrics with a growth duration of 30 min^[52]

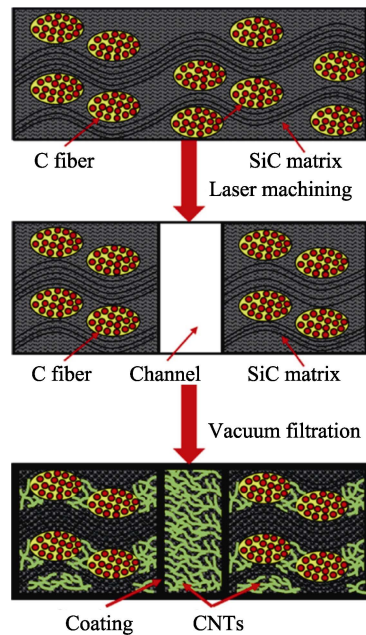


图 13 定向碳纳米管-碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料结构设计^[63]

Fig. 13 Structure design of the C_f/SiC with aligned carbon nanotube^[63]

三维高导热碳化硅陶瓷基复合材料。改进后的复合材料的厚度热导率达到 $150.42 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$, 约为改进前的 25 倍。

Zhang 等^[64]为了提高化学气相渗透工艺制备碳纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料的厚度热导率, 利用激光加工微孔技术, 使中间相沥青基碳纤维束沿厚度方向均匀排列以构建连续的导热通路。结果表明, 经结构设计的复合材料热导率约为初始结构的 340%。

Huang 等^[25]利用高导热中间相沥青基碳纤维 (TYC-1, Toyi Carbon, $800 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$) 面内方向沿 0° 和 90° 正交编制, 利用高模量聚丙烯腈基碳纤维 (Toray, M40J) 沿厚度方向针刺, 搭建三维连续导热通路, 如图 3 所示, 制备得到的碳化硅陶瓷基复合材料面内热导率达 $221.1 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$, 但厚度方向纤维难以形成有效的导热网络, 使复合材料的厚度热导率小于 $20 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 。

Cao 等^[48]将热导率为 $600 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 的中间相沥青基碳纤维沿 0° 和 90° 正交铺排后, 厚度方向采用激光钻孔以垂直排布高导热纤维束, 如图 5 所示, 制备得到面内热导率为 $142.49 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$, 厚度热导率为 $43.49 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 的高导热碳化硅陶瓷基复合材料。

Snead 等^[65]利用两种高导热沥青基碳纤维 (P55, 热导率约为 $120 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$; K-1100, 热导率约为 $1000 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$) 设计出一种三维混杂纤维预制体^[66] (3D-hybrid fiber preforms), 而后经化学气相沉积碳化硅基体增密, 得到热导率为 $214 \text{ W}/(\text{m}\cdot\text{K})$ 的高导热混杂纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料 (Hybrid 3D-C/C-SiC), 为纤维预制体结构设计提高陶瓷基复合材料热导率提供了一种新思路。

综上所述, 借助巧妙的辅助工艺, 可有效改善连续纤维增强复合材料厚度方向的热运输能力, 明显减少因纤维预制体几何结构特点造成的高导热碳化硅陶瓷基复合材料应用瓶颈。值得注意的是, 连续纤维增强碳化硅陶瓷基复合材料的厚度热导率较面内热导率仍然存在数量级的差异。这可能是在结构设计过程中, 厚度方向的增强体纤维与基体之间的界面结合较差难以形成贯穿的导热通路, 孔隙等结构缺陷引起的界面热阻较高等原因造成的。

5 总结与展望

高效传热和高温耐热相结合是高导热碳化硅陶瓷基复合材料在热管理领域应用的关键。本文综述了高导热碳化硅陶瓷基复合材料的最新研究成果,

详细分析了高导热碳化硅陶瓷基复合材料制备工艺及导热作用机理。围绕目前的研究内容, 后续可持续关注以下几个方面:

1) 适当引入高导热相以期制备各向同性碳化硅陶瓷基复合材料。综合考虑增强体形态、尺寸、含量、分布等对碳化硅陶瓷基复合材料性能的影响, 探索制备高致密、低孔隙、各向同性高导热碳化硅陶瓷基复合材料是实现高效传热的基础。

2) 合理调控碳化硅基体与增强体界面。非晶态界面区域、均匀性以及结构影响声子热运输能力。设计、优化碳化硅基体与增强体界面相容性是降低边界声子散射效应, 提高碳化硅陶瓷基复合材料热导率的途径。

3) 深入分析碳化硅陶瓷基复合材料高温热处理机理。一方面, 高温热处理可促进碳化硅晶体发育, 提高热导率; 另一方面, 碳化硅陶瓷基复合材料非晶态界面区域的石墨化转变, 碳的饱和及溶解过程是工艺优化、组织调控、制备高导热碳化硅陶瓷基复合材料的核心。

4) 结构设计构筑三维贯穿有效导热通路。增强纤维沿厚度方向与基体结合较弱, 导致纤维增强复合材料热物理性能各向异性。因此, 探索高导热碳化硅陶瓷基复合材料构效关系, 构筑三维贯穿导热通路是设计、制备、加工结构-功能一体化先进陶瓷基复合材料的关键。

参考文献:

- [1] PARTHASARATHY T A, PETRY M D, CINIBULK M K, *et al.* Thermal and oxidation response of UHTC leading edge samples exposed to simulated hypersonic flight conditions. *Journal of the American Ceramic Society*, 2013, **96**(3): 907.
- [2] UYANNA O, NAJAFI H. Thermal protection systems for space vehicles: a review on technology development, current challenges and future prospects. *Acta Astronautica*, 2020, **176**: 341.
- [3] NOZAWA T, HINOKI T, HASEGAWA A, *et al.* Recent advances and issues in development of silicon carbide composites for fusion applications. *Journal of Nuclear Materials*, 2009, **386-388**: 622.
- [4] YAO X M, WANG X J, LIU X J, *et al.* Friction-wear properties and mechanism of hard facing pairs of SiC and WC. *Journal of Inorganic Materials*, 2019, **34**(6): 673.
- [5] 肖鹏, 熊翔, 张红波, 等. C/C-SiC 陶瓷制动材料的研究现状与应用. *中国有色金属学报*, 2005, **15**(5): 667.
- [6] KRENKEL W, BERNDT F. C/C-SiC composites for space applications and advanced friction systems. *Materials Science and Engineering A-Structural Materials Properties Microstructure and Processing*, 2005, **412**(1/2): 177.
- [7] LUO L, WANG Y G, LIU L P, *et al.* Carbon fiber reinforced silicon carbide composite-based sharp leading edges in high enthalpy plasma flows. *Composites Part B-Engineering*, 2018, **135**: 35.
- [8] WANG X, GAO X, ZHANG Z, *et al.* Advances in modifications and high-temperature applications of silicon carbide ceramic mat-

- rix composites in aerospace: a focused review. *Journal of the European Ceramic Society*, 2021, **41(9)**: 4671.
- [9] SLACK G A. Thermal conductivity of pure and impure silicon, silicon carbide, and diamond. *Journal of Applied Physics*, 1964, **35(12)**: 3460.
- [10] ZHOU Y, HIRAO K, WATARI K, *et al.* Thermal conductivity of silicon carbide densified with rare-earth oxide additives. *Journal of the European Ceramic Society*, 2004, **24(2)**: 265.
- [11] AN Q L, CHEN J, MING W W, *et al.* Machining of SiC ceramic matrix composites: a review. *Chinese Journal of Aeronautics*, 2021, **34(4)**: 540.
- [12] EOM J H, KIM Y W, SONG I H. Effects of the initial α -SiC content on the microstructure, mechanical properties, and permeability of macroporous silicon carbide ceramics. *Journal of the European Ceramic Society*, 2012, **32(6)**: 1283.
- [13] 张立同, 成来飞, 徐永东. 新型碳化硅陶瓷基复合材料的研究进展. *航空制造技术*, 2003(1): 24.
- [14] YUAN Q, SONG Y C. Research and development of continuous SiC fibers and SiC_f/SiC composites. *Journal of Inorganic Materials*, 2016, **31(11)**: 1157.
- [15] LIU G, ZHANG X, YANG J, *et al.* Recent advances in joining of SiC-based materials (monolithic SiC and SiC_f/SiC composites): joining processes, joint strength, and interfacial behavior. *Journal of Advanced Ceramics*, 2019, **8(1)**: 19.
- [16] KATO H, OZAWA K, SHIH C, *et al.* Continuous SiC fiber, CVI SiC matrix composites for nuclear applications: properties and irradiation effects. *Journal of Nuclear Materials*, 2014, **448(1/2/3)**: 448.
- [17] XU Y D, CHENG L F, ZHANG L T. Three dimensional textile SiC/SiC composites by chemical vapor infiltration. *Journal of Inorganic Materials*, 2001, **16(2)**: 344.
- [18] LIU W, WEI Y, DENG J. Carbon-fiber-reinforced C-SiC binary matrix composites. *Carbon*, 1995, **33(4)**: 441.
- [19] HU C L, HONG W H, XU X J, *et al.* Sandwich-structured C/C-SiC composites fabricated by electromagnetic-coupling chemical vapor infiltration. *Scientific Reports*, 2017, **7**: 13120.
- [20] STALIN M, RAJAGURU K, RANGARAJ L. Processing of C_f/SiC composites by hot pressing using polymer binders followed by polymer impregnation and pyrolysis. *Journal of the European Ceramic Society*, 2020, **40(2)**: 290.
- [21] OKAMURA K, SHIMOO T, SUZUYA K, *et al.* SiC-based ceramic fibers prepared via organic-to-inorganic conversion process—a review. *Journal of the Ceramic Society of Japan*, 2006, **114(6)**: 445.
- [22] 张建可. 树脂基碳纤维复合材料的热物理性能之一——导热系数. *中国空间科学技术*, 1987, (3): 55.
- [23] MARADUDIN A A. The lattice thermal conductivity of an isotopically isordered crystal. *Journal of the American Chemical Society*, 1964, **86(17)**: 3405.
- [24] NI Y, XIONG S, VOLZ S, *et al.* Thermal transport along the dislocation line in silicon carbide. *Physical Review Letters*, 2014, **113(12)**: 124301.
- [25] HUANG D, TAN R X, LIU L, *et al.* Preparation and properties of the three-dimensional highly thermal conductive carbon/carbon-silicon carbide composite using the mesophase-pitch-based carbon fibers and pyrocarbon as thermal diffusion channels. *Journal of the European Ceramic Society*, 2021, **41(8)**: 4438.
- [26] SNEAD L L, NOZAWA T, KATO H, *et al.* Handbook of SiC properties for fuel performance modeling. *Journal of Nuclear Materials*, 2007, **371(1/2/3)**: 329.
- [27] GRAEBNER J E. Thermal Conductivity of Diamond. In: PAN L S, KANIA D R. *Diamond: Electronic Properties and Applications*. Boston, MA: Springer US, 1995: 285.
- [28] YE C, WU H, ZHU S P, *et al.* Microstructure of high thermal conductivity mesophase pitch-based carbon fibers. *New Carbon Materials*, 2021, **36(5)**: 980.
- [29] 高晓晴, 郭全贵, 刘朗, 等. 高导热炭材料的研究进展. *功能材料*, 2006(2): 173.
- [30] DONALD T M, GLEN A S. Conductivity of single crystals. In SHINDE S L, GOELA J S. *High thermal conductivity materials*. New York: Springer, 2006: 21.
- [31] ZHU C X, LANG J, MA N G. Preparation of Si-diamond-SiC composites by *in-situ* reactive sintering and their thermal properties. *Ceramics International*, 2012, **38(8)**: 6131.
- [32] ZHANG Y Y, WANG T S, HSU C Y, *et al.* Thermal transport characteristics in diamond/SiC composites via molten Si infiltration. *Ceramics International*, 2021, **47(12)**: 17084.
- [33] 李亮. 碳化硅纤维高温氧化行为研究. 长沙: 国防科学技术大学硕士学位论文, 2016.
- [34] EKSTROM T, ZHENG J, KLOUB K, *et al.* Heat conductive material. United States, Grant, 6914025. 2005.07.05.
- [35] YANG Z L, HE X B, WU M, *et al.* Fabrication of diamond/SiC composites by Si-vapor vacuum reactive infiltration. *Ceramics International*, 2013, **39(3)**: 3399.
- [36] ZHENG W, HE X B, WU M, *et al.* Preparation and thermal conductivities of diamond/SiC composites. *Applied Physics A-Materials Science & Processing*, 2018, **124(12)**: 804.
- [37] YANG Z L, HE X B, WU M, *et al.* Infiltration mechanism of diamond/SiC composites fabricated by Si-vapor vacuum reactive infiltration process. *Journal of the European Ceramic Society*, 2013, **33(4)**: 869.
- [38] MATTHEY B, KUNZE S, HORNER M, *et al.* SiC-bonded diamond materials produced by pressureless silicon infiltration. *Journal of Materials Research*, 2017, **32(17)**: 3362.
- [39] SHIMONO M, KUME S. HIP-sintered composites of C (Diamond)/SiC. *Journal of the American Ceramic Society*, 2004, **87(4)**: 752.
- [40] 李子晗. 中间相沥青基碳纤维复合材料研究进展及发展前景. *新型工业化*, 2022, **12(8)**: 174.
- [41] 宁亮. 中间相沥青基碳纤维的制备及其表面处理的研究. 北京: 北京化工大学硕士学位论文, 2009.
- [42] 毛德君. 沥青基碳纤维的生产及应用. *炼油与化工*, 2002, **13(4)**: 3.
- [43] 徐兵. 高导热沥青基碳纤维的制备及其在三维炭/炭复合材料中的应用研究. 武汉: 武汉科技大学博士学位论文, 2018.
- [44] CALEBRESE C, EISMAN G A, LEWIS D J, *et al.* Swelling and related mechanical and physical properties of carbon nanofiber filled mesophase pitch for use as a bipolar plate material. *Carbon*, 2010, **48(13)**: 3939.
- [45] EDIE D D, FOX N K, BARNETT B C, *et al.* Melt-spun non-circular carbon fibers. *Carbon*, 1986, **24(4)**: 477.
- [46] YOON S H, KORAI Y, MOCHIA I, *et al.* Axial nano-scale microstructures in graphitized fibers inherited from liquid crystal mesophase pitch. *Carbon*, 1996, **34(1)**: 83.
- [47] FANG D, CHEN Z, SONG Y, *et al.* Morphology and microstructure of 2.5 dimension C/SiC composites ablated by oxyacetylene torch. *Ceramics International*, 2009, **35**: 1249.
- [48] CAO L Y, WANG J, LIU Y S, *et al.* Effect of heat transfer channels on thermal conductivity of silicon carbide composites reinforced with pitch-based carbon fibers. *Journal of the European Ceramic Society*, 2022, **42(2)**: 420.
- [49] CAO L Y, LIU Y S, ZHANG Y H, *et al.* Thermal conductivity and bending strength of SiC composites reinforced by pitch-based carbon fibers. *Journal of Advanced Ceramics*, 2022, **11(2)**: 247.
- [50] GUO S Q. Thermal and electrical properties of hot-pressed short pitch-based carbon fiber-reinforced ZrB₂-SiC matrix composites. *Ceramics International*, 2013, **39(5)**: 5733.

- [51] GUO S Q, NAITO K, KAGAWA Y. Mechanical and physical behaviors of short pitch-based carbon fiber-reinforced HfB₂-SiC matrix composites. *Ceramics International*, 2013, **39(2)**: 1567.
- [52] CHEN S, FENG Y, QIN M, *et al.* Improving thermal conductivity in the through-thickness direction of carbon fibre/SiC composites by growing vertically aligned carbon nanotubes. *Carbon*, 2017, **116**: 84.
- [53] HU M, YANG Z H. Perspective on multi-scale simulation of thermal transport in solids and interfaces. *Physical Chemistry Chemical Physics*, 2021, **23(9)**: 5680.
- [54] LI Z X, LI X Q, ZHANG B X, *et al.* Enhanced thermal and mechanical properties of optimized SiC_p/SiC composites with *in-situ* CNTs on PyC interface. *Ceramics International*, 2020, **46(11)**: 18071.
- [55] CUI G Y, LUO R Y, WANG L Y, *et al.* Effect of SiC nanowires on the mechanical properties and thermal conductivity of 3D-SiC_p/SiC composites prepared *via* precursor infiltration pyrolysis. *Journal of the European Ceramic Society*, 2021, **41(10)**: 5026.
- [56] LI J X, LIU Y S, CHEN C, *et al.* Effects of phenolic resin contents on microstructures and properties of C/SiC-diamond composites. *Journal of the American Ceramic Society*, 2021, **104(7)**: 3424.
- [57] FENG W, ZHANG L T, LIU Y S, *et al.* The improvement in the mechanical and thermal properties of SiC/SiC composites by introducing CNTs into the PyC interface. *Materials Science and Engineering A-Structural Materials Properties Microstructure and Processing*, 2015, **637**: 123.
- [58] ZHANG Y Y, HSU C Y, KARANDIKAR P, *et al.* Interfacial zone surrounding the diamond in reaction bonded diamond/SiC composites: Interphase structure and formation mechanism. *Journal of the European Ceramic Society*, 2019, **39(16)**: 5190.
- [59] FENG W, ZHANG L T, LIU Y S, *et al.* Increasing the thermal conductivity of 2D SiC/SiC composites by heat-treatment. *Fusion Engineering and Design*, 2015, **90**: 110.
- [60] HAN S, LIN J T, YAMADA Y, *et al.* Enhancing the thermal conductivity and compressive modulus of carbon fiber polymer-matrix composites in the through-thickness direction by nanostructuring the interlaminar interface with carbon black. *Carbon*, 2008, **46(7)**: 1060.
- [61] ZHANG Y H, LIU Y S, CAO Y J, *et al.* Effect of well-designed graphene heat conductive channel on the thermal conductivity of C/SiC composites. *Ceramics International*, 2021, **47(13)**: 19115.
- [62] ZHANG Y H, LIU Y S, CAO L Y, *et al.* Three-dimensional micro-pipelines high thermal conductive C/SiC composites. *Ceramics International*, 2021, **47(24)**: 34333.
- [63] PAN Y, WANG J, WANG N, *et al.* Effects of aligned carbon nanotube microcolumns on mechanical and thermal properties of C/SiC composites prepared by LA-CVI methods. *Journal of the European Ceramic Society*, 2019, **39(16)**: 5463.
- [64] ZHANG Y H, LIU Y S, CAO Y J, *et al.* Effect of initial density on thermal conductivity of new micro-pipeline heat conduction C/SiC composites. *Journal of the American Ceramic Society*, 2021, **104(1)**: 645.
- [65] SNEAD L L, SCHWARZ O J. Advanced SiC composites for fusion applications. *Journal of Nuclear Materials*, 1995, **219**: 3.
- [66] NASLAIN R. Hybrid ceramic matrix fibrous composites: an overview. *IOP Conference Series: Materials Science and Engineering*, 2011, **18**: 082002.