ZnO/SBA-15 无机热控涂层填料及涂层性能

张东 张立功 张有玮 张家强 孟 腾 (北京卫星制造厂有限公司,北京 100190)

文 摘 开展高紫外-可见-近红外反射能力热控填料的制备,研制新型低吸收比(α_s)高发射率(ε_H)无机 热控涂层。以自制SBA-15和ZnO前驱体为原料通过溶剂热浸渍和高温煅烧法制备ZnO/SBA-15填料,然后与 硅酸钾(K₂SiO₃)制备无机热控涂层;采用SAXD、XRD、SEM、太阳反射光谱分析填料和涂层的性能。结果显示 采用硝酸锌作为前驱体、m(ZnO):m(SBA-15)=3:7,950℃下烧结3h可以得到高紫外-可见-近红外反射能力 的填料;ZnO/SBA-15/K₂SiO₃无机涂层的 α_s 为0.09, ε_H 为0.91,涂层结合力等级为1级,经过100次-196~100℃ 热循环实验后,涂层无脱落和开裂现象。SBA-15改性ZnO可以获得具有高紫外反射率和低 α_s 的热控填料, ZnO/SBA-15填料制备的无机热控涂层同样具备高紫外反射率、低 α_s 和高 ε_H ,可以满足航天器高效散热的需 求,应用前景良好。

关键词 ZnO,SBA-15,填料,热控涂层,低吸收比,高反射率 P图分类号:TG174.44 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2021.05.015

The Performance of Inorganic Thermal Control Pigment and Coatings Based on ZnO/SBA-15

ZHANG Dong ZHANG Ligong ZHANG Youwei ZHANG Jiaqiang MENG Teng (Beijing Spacecrafts, Beijing 100190)

Abstract The work aims to develop a new type of low absorption (α_s) high emissivity (ε_H) inorganic thermal control coating, and to study inorganic thermal control pigments with high UV–VIS – NIR reflectivity. Using self-made SBA–15 and ZnO precursors as raw materials, ZnO/SBA–15 fillers were prepared by solvothermal impregnation and high-temperature calcination, and then fillers and potassium silicate (K_2SiO_3) were used to prepare inorganic thermal control coatings. SAXD, XRD, SEM, solar reflectance spectroscopy were used to analyze the performance of fillers and coatings. The results showed that using zinc nitrate as the precursor, m(ZnO):m(SBA-15)=3:7, sintered at 950 °C for 3 h to obtain ZnO/SBA–15 pigment with high UV–visible–near infrared reflectance. The test of ZnO/SBA–15/K₂SiO₃ inorganic coating shows that the α_s is 0. 09, ε_H is 0. 91. Through the cross–cut test, it is known that the adhesion level of the coating is level 1. After 100 thermal cycle experiments at -196~100 °C, the coating did not fall off or crack. It means that SBA–15 modify ZnO can obtain thermal control pigments with high UV reflectivity and low α_s . The inorganic thermal control coating prepared with ZnO/SBA–15 powder as a pigment also has high ultraviolet reflectance, low α_s and high ε_H , which can meet the needs of spacecraft for efficient heat dissipation and has a good application prospect.

Key words ZnO, SBA-15, Pigment, Thermal control coating, Low absorption, High emissivity

0 引言

热控涂层是被动热控系统的重要组成部分^[1-2], 通过自身物理性能调节航天器外表面的吸辐平衡, 维持卫星在轨的适宜温度。随着我国航天技术的发 展,卫星寿命要求也在不断提高^[3]。同时大功率设备 的使用对散热能力提出了更高的要求。而热控涂层 的热辐射特性主要取决于填料性能,低吸收高发射 热控涂层的填料主要为ZnO^[4-5]、ZrO₂、TiO₂^[6]、 Zn₂TiO₄^[7-8]等,其中ZnO应用最为广泛。但现有以 ZnO作为填料的热控涂层还存在紫外波段吸收过高 的问题,大大影响了填料以及涂层的光反射性能。 为了提高热控涂层的性能,很多研究者都针对ZnO

收稿日期:2021-05-14

第一作者简介:张东,1996出生,硕士研究生,研究方向为航天器表面热控涂层。1694310152@qq.com 通信作者:张立功,1966出生,研究员,研究方向为航天器表面工程。zhanglg1161818@sina.com

进行了改性研究,如ZnO 晶粒调控^[9]、多界面反射设 计^[10-11]、包覆改性^[12]等。

复旦大学的赵东元课题组研发制备的 SBA-15^[13-15]作为一种介孔分子筛,拥有独特的六方孔道 结构,高紫外反射能力。2013年,伊朗马雷克·阿什 塔尔工业大学的 Narges Kiomarsipour 等人^[16]将 Zn-MCM-41(MCM-41与SBA-15结构相同)加入硅酸钾 黏结剂中,制备出了α、为0.154、ε,为0.914的新型 的热控涂层。2016年,伊朗科学技术研究组织的 Vahid Heydari等^[17]人将Zn-SBA-15填料与硅酸钾结 合,制备出了 α_s 为0.15、 ε_{μ} 为0.93的新型热控涂层。 2019年,南京理工大学的孙辉等人[18]使用纳米氧化 锌与介孔分子筛 SBA-15 制备出了高紫外反射型热 控填料,并与硅酸钾结合,制备出紫外波段反射率超 过0.90、吸收比小于0.08的无机热控涂层,但实验 采用粉体固相混合和烧结的方式获得,容易造成粉 体结构不均一,粉体混合不充分等问题。这些研究 证实了二维孔道结构的介孔 SBA-15 分子筛可以成 功的改性氧化锌,并将SBA-15的高紫外反射能力和 氧化锌的高可见光和近红外光反射能力相结合,达 到增强涂层太阳全光谱的光学性能的目的。但目前 尚未有研究人员对填料制备过程参数影响展开详细 研究。此外,综合前人的研究结果发现,采取分子筛 对氧化锌进行负载后,烧结温度的不同,填料光反射 性能同样有较大的改变。但同样尚未见有文献报道 烧结温度对复合填料光学性能的影响机理。

本文主要在现有研究基础上,首先采用溶胶-凝胶 法和高温烧结获得高紫外反射能力的SBA-15分子筛, 然后采用溶剂热浸渍法和固相烧结完善ZnO/SBA-15 填料制备过程中前驱体种类、比例、烧结温度和烧结时 间等因素的影响研究,然后进一步研究高温固相烧结 过程中的参数调控对改性填料的热辐射性能的影响以 及采用新填料所制备涂层的光学性能分析。

1 实验

1.1 材料

六水合硝酸锌(Zn(NO₃)₂·6H₂O):分析纯,北京 益利精细化学品有限公司;正硅酸乙酯(TEOS),无水 乙醇(C₂H₅OH),AR,≥99%,北京市通广精细化工公 司;聚(乙二醇)-嵌段-聚(丙二醇)-嵌段-聚(乙 二醇)(P123,Aldrich,EO20PO70EO20,*M*a=5 800)、 HCl,AR,38%,北京化工厂;去离子水等。

1.2 实验方法

SBA-15粉体制备方法^[15,19-20]:将P123加入水和盐 酸溶液,在55℃的加热环境下强力搅拌3h获得P123 前驱体溶液,随后加入TEOS继续搅拌5min使之与溶 液充分混合(反应物组分m(P123):m(TEOS):m(HCl) 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 第5期 :m(H₂O)=1:2.13:2.13:35.37),然后静置24h后,在 90℃水浴加热12~24h,然后进行抽滤和干燥,最后放 入马弗炉550℃保温3h获得SBA-15粉体。

ZnO/SBA-15 粉体制备方法^[17,21-23]:将适量Zn (NO₃)₂·6H₂O加入乙醇溶液,待搅拌至完全溶解后,向溶液中加入自制SBA-15分子筛,再次搅拌并超声 震荡10min,使分子筛完全分散在乙醇溶液中。静 置18h后,将混合溶液进行蒸干,然后放入坩埚中, 使用马弗炉进行烧结,并设置不同烧结温度和烧结 时间,得到ZnO/SBA-15粉体。

涂层制备:以ZnO/SBA-15粉体为填料和硅酸钾 黏结剂进行配制,并加入去离子水稀释,球磨4h,然 后进行喷涂和固化,得到涂层试样。

1.3 样品测试及表征

利用岛津XRD-7000S小角度XRD衍射仪(扫描 角度为0.6°~5°)分析SBA-15粉体和ZnO/SBA-15填 料的物相结构;利用Bruker AXSD8型X射线衍射仪 (Cu靶,扫描速度为5°/min,扫描角度为10°~90°)分 析ZnO/SBA-15填料的物相组成;采用扫描电子显微 镜(SEM,SUPRA55VPX,Germany)对SBA-15粉体和 ZnO/SBA-15填料进行形貌分析(电压20kV,放大倍 数3×10⁴);采用X射线能量色散光谱(EDS)测试 SBA-15粉体和ZnO/SBA-15填料的元素组成;采用 紫外-可见光-近红外分光光度计(Lambda 950, PerkinElmer,America)测试SBA-15、ZnO/SBA-15填 料和无机热控涂层的太阳吸收比,波长扫描范围为 200~2 600 nm;采用发射率测试仪测试无机涂层的半 球发射率;采用划格法检测无机涂层的结合力等级。

2 结果与讨论

2.1 填料物相分析

图1是采用不同氧化锌前驱体与SBA-15结合制备 填料的 XRD 分析结果,从图谱中可以看出,以 (CH₃COO)₂Zn·2H₂O和Zn(NO₃)₂·6H₂O为前驱体所制 备的粉体图谱,所有的衍射峰都跟ZnO有较好的吻合, 且观察不到前驱体的峰,说明前驱体已经完全转化为 了ZnO。但是衍射图谱也显示出,同样实验条件下Zn (NO₃),·6H₂O所得到的ZnO衍射峰比(CH₃COO)₂Zn·2H₂O 更加尖锐,说明ZnO产物的结晶度更好。随后将XRD 数据通过Scherrer公式^[24]进行晶粒尺寸计算,结果显示 Zn (NO₃)₂·6H₂O 产物的晶粒尺寸(81 nm)高于 (CH₃COO)₂Zn·2H₂O的产物晶粒尺寸(67 nm)。以ZnCl₂ 为前驱体所得粉体的XRD衍射图谱中不仅存在ZnO的 衍射峰,同时在11.24°、22.24°、33.52°等位置还有大量 的杂峰,通过物相分析得知杂峰为Zn₂(OH)₈Cl₂·H₂O, 说明ZnCl,不适合作为前驱体。而在23.56°出现了较 宽的衍射峰,推测为分子筛作为非晶态介孔SiO2所拥

有的特征峰^[25],也可以说明分子筛的结构保持较为完整,没有因为负载而被破坏。



图 1 不同锌前驱体ZnO/SBA-15 填料的XRD分析 Fig. 1 XRD analysis of ZnO/SBA-15 pigments with different zinc precursor

XRD分析确定了Zn(NO₃)₂·6H₂O为前驱体得到的 填料粉体结晶度更好且不含有杂质相,进一步以 Zn(NO₃)₂·6H₂O为前驱体与SBA-15进行不同质量比例 混合得到ZnO/SBA-15填料,并进行XRD衍射分析,结 果见图2。





结果显示不同混合比例的衍射曲线中都只含有ZnO的衍射峰,说明前驱体的添加量增大之后同样完全生成了ZnO,且随着产物中ZnO占比的增大,ZnO的衍射峰强度迅速增加,导致SBA-15的非晶衍射峰逐渐不明显。XRD衍射中,ZnO结晶度越高说明ZnO含量的越高,这也会导致填料整体的太阳光反射率更加易受ZnO性质的影响,使得填料的紫外反射率降低,在一定范围一110一

内ZnO的低含量更有利于材料拥有更好的光反射能力。

采用比例 m(ZnO):m(SBA-15)=3:7的 ZnO/SBA-15粉体进行不同温度下的煅烧并对所得粉体进行 XRD 衍射分析,如图 3 所示。





从图中可以看到,550℃时产物组成为ZnO和SBA-15;650℃时ZnO的衍射峰逐渐消失;750℃时出现了新 相Zn₂SiO₄,ZnO的衍射峰完全消失;850℃时Zn₂SiO₄的 衍射峰十分清晰;950℃时Zn₂SiO₄的衍射峰进一步增强。 说明了煅烧温度的提升使SBA-15发生了化学相变,Si 元素和Zn元素结合生成了Zn₂SiO₄。





图4显示的不同比例及煅烧温度的ZnO/SBA-15填 料的SAXD分析,从图中可以看出在550℃纯SBA-15 和混合比例m(ZnO):m(SBA-15)=3:7的ZnO/SBA-15 两种粉体都可以观察到三个属于SBA-15结构中六方 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 第5期 孔道引起的衍射峰^[15,26],且混合ZnO后衍射峰并没有消 失或减弱,说明ZnO晶粒并未完全填充在孔内。但同 样混合比例的ZnO/SBA-15粉体在经过950℃烧结后, 所有衍射峰都消失了,结合XRD分析发现是过高的温 度造成SBA-15和ZnO生成Zn₂SiO₄后本身的化学结构 发生改变导致内部孔道消失,结合SEM结果得知,外部 微观形貌并未发生改变^[15]。不同实验条件下ZnO/SBA-15复合填料和SBA-15的SEM及EDS结果如图5所示。



注:(a) SBA-15,550 ℃;(b) m(ZnO):m(SBA-15)=3:7,550 ℃,1 h;(c) m(ZnO):m(SBA-15)=7:3,550 ℃,1 h;(d) m(ZnO):m(SBA-15)=3:7,950 ℃,1 h;(e) m(ZnO):m(SBA-15)=3:7,950 ℃,5 h。 图 5 不同实验条件下ZnO/SBA-15填料的SEM及EDS结果 Fig. 5 SEM and EDS results of ZnO/SBA-15 pigments with different experimental conditions

从图中可以看出,混合少量ZnO的ZnO/SBA-15 复合填料与SBA-15的微观形貌几乎一致,推测由于 ZnO含量较小导致。而混合大量ZnO后,可以在微观 形貌图中看到大量晶粒尺寸远小于SBA-15的颗粒 聚集,应该是过量的ZnO沉积在SBA-15的表面,这 一现象与XRD分析结果的中ZnO的衍射峰迅速增强 相吻合。同时,提高煅烧温度和延长煅烧时间后 ZnO/SBA-15复合填料的微观形貌无较大改变。能 谱中显示的元素占比也很直观的表明粉体产物中 ZnO的混合量一直满足实验预期设计,证明了通过前 驱体获得ZnO颗粒可以精确控制混合量。

2.2 氧化锌前驱体种类对填料光学性能的影响

基于有机溶性选择了三种不同的ZnO前驱体用 于实验研究,对不同ZnO前驱体制备的ZnO/SBA-15 填料进行太阳吸收比测试,结果如图6所示。



图 6 不同锌前驱体 ZnO/SBA-15 填料的太阳光谱反射率 Fig. 6 Solar spectral reflectance of ZnO/SBA-15 pigments with different zinc precursor

从图谱中可以看出,ZnCl₂作为前驱体所得到的 ZnO/SBA-15填料图谱在近紫外段有更高的反射能 力,结合XRD分析得知,是由于ZnCl₂没有完全变成 ZnO,导致粉体产物中ZnO的含量少于另外两种,这 也导致此粉体产物在可见光波段的反射能力较弱。 使用(CH₃COO)₂Zn·2H₂O和Zn(NO₃)₂·6H₂O做前驱 体得到的填料曲线高度一致,但Zn(NO₃)₂·6H₂O的曲 线图谱整体高于(CH₃COO)₂Zn·2H₂O,此现象符合 XRD分析得到的Zn(NO₃)₂·6H₂O制备ZnO的晶粒尺 寸(81 nm)高于(CH₃COO)₂Zn·2H₂O制备ZnO的晶粒 尺寸(67 nm)这一结果,也符合文献[9]记载中,更大 尺寸的ZnO晶粒拥有更低的初始太阳吸收比。

2.3 混合比例对填料光学性能的影响

图7为不同混合比例ZnO/SBA-15填料的太阳光 反射图谱,从图中可以看到纯SBA-15能反射掉超过 90%的近紫外光、在可见光和近红外波段的反射能 力下降明显,并且由于SBA-15的结构中含有大量的 羟基,导致在1300 nm出现第一倍频吸收峰、1900 nm出现第二倍频吸收峰以及2200 nm处出现的吸收 峰^[27]。而纯ZnO虽然可以反射超过95%的可见光和 近红外光,但仅能反射5%的近紫外光。将ZnO与 SBA-15设置不同比例均匀混合后,得到填料的光反 射图谱。可以明显的看出随着ZnO比例的增大,近 紫外的光反射能力下降,可见光和近红外光的反射 能力增强。通过对光谱的积分计算得知,混合比例m (ZnO):m(SBA-15)=3:7的ZnO/SBA-15填料太阳吸 收比为0.12,且能反射80%的近紫外光。



图7 不同比例ZnO/SBA-15填料的太阳光谱反射率 Fig. 7 Solar spectral reflectance of ZnO/SBA-15 pigments with different proportions

2.4 烧结温度对填料光学性能的影响

图8是以比例3:7所得的填料,经过不同的煅烧 温度之后所测得的光反射图谱。



Fig. 8 Solar spectral reflectance of ZnO/SBA-15 pigments with different calcination temperature

可以看出,550~750℃烧结的填料图谱变化趋势相 同,从750~850℃图谱变化趋势发生了重大改变,目 1 300、1 900 和 2 200 nm 处的三个由羟基引起的吸收峰 大幅度减弱,是由于过高的烧结温度去除了SBA-15表 面的羟基。结合SAXD和XRD的分析结果,推测是SBA-15原本的化学结构发生了变化跟氧化锌产生化学相变 生成了Zn,SiO₄,同时又保留了自身的微观形貌结构,造 成了填料紫外波段的高反射性能。同时从图谱中观察 到850、950、1050℃煅烧所得填料的反射率在紫外波 段超过1,这是由于测试设备在测试前统一采用聚四氟 乙烯材质的涂层进行校正,而实验得到的填料粉体在

紫外波段对光的反射能力超过了校正样品,这说明了 填料粉体拥有极高的反射紫外反射能力,但超过量程 的测试数据同样在一定程度上存在失真的情况。

2.5 烧结时间对填料光学性能的影响

从图9可以看出,以950℃的烧结温度,不同烧结 时间下的ZnO/SBA-15填料的辐射特性曲线有差异。 分析原因有二:其一是从固相烧结的原理来看,烧结时 间的增加会导致晶粒的长大和粉体的致密化,进而影 响粉体的光反射能力;其二是此煅烧温度下,反应物在 1h内未完全反应导致整体反射能力较弱。



图9 不同煅烧时间的ZnO/SBA-15填料太阳光谱反射率

Solar spectral reflectance of ZnO/SBA-15 pigments with Fig. 9 different calcination time

2.6 ZnO/SBA-15无机涂层性能

将硝酸锌作为前驱体、比例为3:7、950℃下烧结3 h得到的ZnO/SBA-15粉体作为填料,无机硅酸钾溶液 作为黏结剂,制备无机热控涂层。经过热辐射性能测 试,ZnO/SBA-15无机涂层的太阳吸收比为0.09,半球 发射率为0.91。图10是ZnO/SBA-15无机涂层和采用



Fig. 10 Spectral reflectance curve of different inorganic thermal control coating

- 112 -

ZnO为填料的KS-ZA无机涂层的太阳反射光谱对比。 可以看出,ZnO/SBA-15无机涂层在紫外波段的反射 率远高于KS-ZA无机涂层,反射率高于0.98,几乎可 以反射所有的近紫外光,部分波段反射能力甚至高 于标准测试样品,在可见光和近红外波段反射能力 与ZnO/SBA-15填料相比有所下降,同时也弱于KS-ZA涂层。ZnO/SBA-15无机涂层光反射性能的变化 来源于所用填料的性能,ZnO/SBA-15粉体与纯ZnO 相比,紫外反射能力极强,可见和近红外反射能力相对减弱。

涂层外观如图 11(a)所示,涂层表面略粗糙,然 后对涂层试片进行通过 100次-196~200℃热循环试 验后,涂层无脱落、无裂纹,如图 11(b)所示。然后进 行划格法测试,划格法测试后试样如图 11(c)所示, 测试结果与标准比对得出,涂层结合力等级为1级。



图11 涂层结合力测试

Fig. 11 Bonding test of ZnO/SBA-15 inorganic thermal control coating

3 结论

(1)实验针对原料以及 ZnO占比对 ZnO/SBA-15 填料的光学性能影响展开了全面的分析讨论,确定 了以 Zn(NO₃)₂·6H₂O作为前驱体,产物混合比例 3:7 的 ZnO/SBA-15填料具有最均衡的光反射能力。

(2)通过针对煅烧温度和煅烧时间的综合讨论 及分析,解释了ZnO/SBA-15填料光学性能进一步提 高的原因是高温改变了SBA-15的化学结构,除去了 产生吸收峰的羟基并发生化学相变生成Zn₂SiO₄,并 保留了微观形貌结构,得到了具有高紫外-可见-近 红外反射能力的ZnO/SBA-15填料, α_s稳定达 到0.04。

(3)将ZnO/SBA-15填料配制为无机涂层,并进 行性能测试发现,太阳吸收比为0.09,半球发射率为 0.91,光学性能优异。涂层外观平整度较好,表面略 粗糙,结合力等级为1级。经100次-196~100℃热循 环实验后,涂层无脱落开裂现象。

参考文献

[1] 范含林,范宇峰. 航天器热控分系统对材料的需求分 析[J]. 航天器环境工程,2010,27(2):130,135-138.

FAN Hanlin, FAN Yufeng. Analysis of material requirements for spacecraft thermal control system [J]. Spacecraft Environment Engineering, 2010, 27(2):130, 135–138.

[2] 李振宇,韩海鹰,刘炳清,等. 长寿命载人航天器热控 白漆退化性能试验研究[J]. 航天器环境工程,2020,37(1): 102-106.

LI Zhenyu, HAN Haiying, LIU Bingqing, et al. Test of environmental degradation of thermal control white coating used 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 第5期 for long-life manned spacecraft [J]. Spacecraft Environmental Engineering, 2020, 37(1):102-106.

[3] 吴超,谢伟."星链"计划未来发展分析[J]. 国际太空,2020(6):13-17.

WU Chao, XIE Wei. Analysis on the future development of "Starlink" project[J]. Space International, 2020(6):13-17.

[4] 刘丁,于洋,米乐,等. 有机/无机杂化室温固化热控 涂层的制备[J]. 无机材料学报,2018,33(8):914-918.

LIU Ding, YU Yang, MI Le, et al. Preparation of room temperature curable organic-inorganic hybrid thermal control coatings[J]. Journal of Inorganic Materials, 2018, 33(8):914-918.

[5] 李瑜婧,刘刚,曹康丽,等. POSS改性卫星用白漆热 控涂层的研究[J]. 涂料工业,2017,47(7):6-12.

LI Yujing, LIU Gang, CAO Kangli, et al. Research on POSSmodified thermal control white coating for satellite [J]. Paint & Coatings Industry, 2017, 47(7):6-12.

[6] 邹洋,赵丽丽,游丽君,等.TiO₂热控涂层激光辐照特性研究[J].表面技术,2019,48(6):189-194.

ZOU Yang, ZHAO Lili, YOU Lijun, et al. Laser irradiation characteristics of TiO_2 thermal control coatings [J]. Surface Technology, 2019, 48(6): 189–194.

[7] MEBREK A, ALLEG S, BENAYACHE S, et al. Preparation and characterization of spinel type Zn_2TiO_4 nanocomposite[J]. Ceramics International, 2018, 44(9):72–78.

[8] 张杭,贺光辉,张家强,等.正钛酸锌无机热控涂层制 备及其性能研究[J].表面技术,2018,47(9):81-85.

ZHANG Hang, HE Guanghui, ZHANG Jiaqiang, et al. Preparation and performance of inorganic thermal control coatings based on zinc orthotitanate [J]. Surface Technology, 2018,47(9):81-85.

[9] JOHNSON J, CERBUS C, HAINES A, et al. Review of - 113 - improved thermal control coating development for NASA's SEE program [C]// 43rd AIAA Aerospace Sciences Meeting and Exhibit. 2013.

[10] MIKHAILOV M M, NESHCHIMENKO V V, LI C, et al. Influence of proton irradiation on the photoluminescence spectra of zinc oxide modified by ZrO_2 and $ZrO_2 \cdot Y_2O_3$ nanopowders[J]. Journal of Luminescence, 2010, 130(10): 1671–1675.

[11] HEYDARIV, BAHREINI Z. Synthesis of silicasupported ZnO pigments for thermal control coatings and analysis of their reflection model [J]. Journal of Coatings Technology & Research, 2017, 15(1):223–230.

[12] LI C, LIANG Z, XIAO H, et al. Synthesis of ZnO/ Zn₂SiO₄/SiO₂ composite pigments with enhanced reflectance and radiation-stability under low-energy proton irradiation [J]. Materials Letters, 2010, 64(18): 1972–1974.

[13] CYRIL P, JEAN C M, MANAYIL J C, et al. Sol-gel synthesis of SBA-15: Impact of HCl on surface chemistry [J]. Microporous and Mesoporous Materials, 2018, 271:196-202.

[14] ANN M, CVIZ B, AGV M. Synthesis of ceria nanoparticles in pores of SBA-15: Pore size effect and influence of citric acid addition [J]. Microporous and Mesoporous Materials, 2019, 277: 10-16.

[15] ZOU C, SHA G, HUANG Y, et al. Incorporation of Al3+ ions to promote the stabilization effect of $(NH_4)_2SiF_6$ treatment on the hydrothermal stability of mesoporous SBA-15 zeolite [J]. Chinese Journal of Catalysis, 2015, 36(7):1001–1008.

[16] KIOMARSIPOUR N, RAZAVI R S, GHANI K. Improvement of spacecraft white thermal control coatings using the new synthesized Zn-MCM-41 pigment[J]. Dyes & Pigments, 2013,96(2):403-406.

[17] HEYDARI V, BAHREINI Z, HEIDARI M, et al. Synthesis of Zn–SBA–15 as a new pigment for spacecraft white thermal control coatings [J]. Journal of Coatings Technology and Research, 2016, 13(4):727–33.

[18] 孙辉,王君,范德松.高紫外反射型颜料与热控涂层的制备与性能研究[J].涂料工业,2019,49(06):1-6.

SUN Hui, WANG Jun, FAN Desong. Preparation and performance study of highly ultraviolet reflective pigments and thermal control coatings [J]. Paint & Coatings Industry, 2019, 49 (6):1-6.

[19] BERA B, DAS N. Synthesis of high surface area

mesoporous silica SBA-15 for hydrogen storage application [J]. International Journal of Applied Ceramic Technology, 2019, 16 (1):294-303.

[20] 吴南,沈继军,周志彬. 棒状SBA-15的制备与调控 [J]. 材料与冶金学报,2019,18(4):293-299.

WU Nan, SHEN Jijun, ZHOU Zhibin. Review on typical preparations of SBA-15 rods [J]. Journal of Materials and Metallurgy, 2019, 18(4):293-299.

[21] El-NAHHAL I M, SALEM J K, TABASH N S, et al. Synthesis and structural characterization of ZnO-and CuO-NPs supported mesoporous silica materials (hexagonal SBA-15 and lamellar-SiO₂)[J]. Chemical Physics Letters, 2018, 691:211-218.

[22] SOUSA W R D N, OLIVEIRA A R, CRUZ F J F, et al. Ciprofloxacin adsorption on ZnO supported on SBA-15 [J]. Water Air & Soil Pollution, 2018, 229(4):125. 1-125. 12.

[23] El-NAHHAL I M, SALEM J K, SELMANE M, et al. Synthesis and structural characterization of ZnO and CuO nanoparticles supported mesoporous silica SBA-15 [J]. Chemical Physics Letters, 2017: S0009261416309447.

[24] SEN S K, BARMAN U C, MANIR M S, et al. X-ray peak profile analysis of pure and dy-doped α -MoO₃ nanobelts using debye-scherrer, Williamson-Hall and Halder-Wagner methods [J]. Advances in Natural Ences: Nanoence and, Nanotechnology, 2020, 11(2):025004.

[25] 林敏,纳薇,叶海船,等.不同助剂对CuO-ZnO/SBA-15催化CO₂加氢制甲醇性能影响的研究[J]. 燃料化学 学报,2019,47(10):1214-1225.

LIN Min, NA Wei, YE Haichuan, et al. Effects of additive on CuO-ZnO/SBA-15 catalytic performance of CO_2 hydrogenation to methanol [J]. Journal of Fuel Chemistry and Technology, 2019, 47(10):1214–1225.

[26] ZHAO Y, LI S, WANG Z, et al. New ZnCe catalyst encapsulated in SBA-15 in the production of 1,3-butadiene from ethanol[J]. Chinese Chemical Letters, 2020,31(2):535-538.

[27] 王楠,马承伟,赵淑梅,等.日光温室常用透光覆盖 材料辐射透过性能测试研究[J]. 沈阳农业大学学报,2013 (5):531-535.

WANG Nan, MA Chengwei, ZHAO Shumei, et al. Measurement of transmissivity of solar greenhouse covering materials [J]. Journal of Shenyang Agricultural University, 2013 (5):531-535.