激光熔覆 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料耐磨性能研究

陈翠欣¹, 赵向东^{1,2}, 方 前^{1,2}, 赵 琳², 韩 伟², 彭 云², 殷福星¹, 田志凌²

(1. 河北工业大学, 天津 300310)

(2. 钢铁研究总院, 北京 100081)

摘 要: 采用激光熔覆技术在 304 不锈钢基板上制备了 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ (25%, 质量分数) 复合材料耐磨涂层, 分析了 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层显微组织由基体 *γ*'-Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层显微组织由基体 *γ*'-Ni₃Al 相和原位自生 *M*₇C₃ (*M*=Cr, Fe) 型碳化物组成, 且细小 *M*₇C₃ 弥散分布于 *γ*'-Ni₃Al 基体。与 Ni₃Al 合金熔覆层 相比较, Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层显微硬度提高了约 4000 MPa。650 ℃时, Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层磨损量仅为对比材料蠕墨铸铁 的 28%左右,表明 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层具有良好的耐磨性能。

关键词:激光熔覆;Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料;显微组织;*M*₇C₃;耐磨性能 中图法分类号:TB333 文献标识码:A 文章编号:1002-185X(2020)04-1388-07

船用柴油发动机的性能及稳定性将直接影响船舶 的正常运行,其服役环境日趋严苛。柴油发动机中关 键零部件(活塞环、气阀等)主要的失效形式为摩擦 磨损^[1,2],所以开发新型耐磨材料代替传统材料具有重 要意义。

Ni₃Al 金属间化合物的 Ni、Al 原子在晶体结构中 占据特定的位置,形成了 L1₂型长程有序超点阵结构, 长程有序结构赋予了它"温度-强度"反常的特殊性能, 即在一定的温度范围内强度随温度的升高而增高^[3-5]。 另一方面, Ni₃Al 金属间化合物具备高熔点、低密度、 耐高温氧化等优异的物理性能,同时 Ni₃Al 金属间化 合物具有高的加工硬化率和高温强度^[6]。因此, Ni₃Al 基合金是一种潜在的新型耐磨结构材料。

由于 Cr₃C₂ 具有高的热硬度、良好的高温耐蚀性 能和较高的高温抗氧化性,其与 Ni₃Al 基合金热膨胀 系数匹配良好^[7,8],所以 Cr₃C₂作为硬质增强相添加到 Ni₃Al 基体中,将会大幅提升材料的耐磨性能。

目前,Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料研究方面开展了一些 工作。Bullock 等^[9]采用定向凝固技术制备了 Ni-Ni₃Al-Cr₃C₂复合材料,结果表明添加 Cr₃C₂的复合材料与基 体材料比较具备优越的抗蠕变性能。Li 等^[8]采用药芯 焊丝法制得 Ni-Al-Cr₃C₂复合焊丝,利用氩弧物理热和 Ni-Al 反应热制备了 Cr₃C₂/Ni₃Al 复合材料,耐磨性能 是 Stellite12 合金的 2 倍左右。Gong 等^[5]的研究表明 Cr₃C₂增强 Ni₃Al 基复合材料具备良好的耐磨性能。Fu 等^[10]采用热等静压(HIP)技术制备了 Ni₃Al/Cr₃C₂块 体复合材料,显微组织是由硬芯相 Cr₃C₂和扩散相 *M*₇C₃及 Ni₃Al 相基体组成,该结构表现出良好的耐磨 性能。袁建鹏等^[11]通过 HVOF 喷涂工艺制备了原位自 生(Cr,Al)₇C₃ 碳化物增强 Ni₃Al 基复合材料涂层,与 Cr₃C₂-NiCr 涂层比较,其耐磨性能大幅提升。

激光熔覆是材料表面耐磨涂层制备的最佳方法之 一^[12],然而目前关于 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料激光熔覆研 究的公开数据较少。因此,本研究利用激光熔覆技术 在 304 不锈钢 基板表面制备了 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料耐磨涂层,研究了熔覆层的组织 特征和耐磨性能,借助扫描电镜(SEM)、X 射线衍射 (XRD)、透射电镜(TEM)、分析了熔覆层显微组织 和相组成,结合显微组织分析了熔覆层的磨损机制。

1 实 验

激光熔覆试验采用 YLS-6000 型光纤激光器,光 纤芯径 400 µm,激光焦点光斑尺寸 5 mm×5 mm。Ni₃Al 合金粉和 Cr₃C₂颗粒为原材料,粒径范围 70~110 µm, Ni₃Al 合金粉末化学成分如表 1 所示。基板为 304 不 锈钢,化学成分如表 2 所示。试验前对粉末原材料进 行 100 ℃恒温烘干处理,配制 Ni₃Al 合金粉末与 25% (质量分数) Cr₃C₂ 的 Ni₃Al-Cr₃C₂ 混合粉末并充分混

收稿日期: 2019-04-15

基金项目:国家重点研发计划(2017YFB1103300);国际科技合作项目(2015DFA50970);河北工业大学联合培养博士研究生项目 (2018GN0003)

作者简介: 陈翠欣, 女, 1975年生, 博士, 教授, 河北工业大学材料学院, 天津 300310, 电话: 022-60204784, E-mail: karencex@126.com

0.049

0.33

1.1

表 1 Ni₃Al 合金粉末化学成分										
Table 1	Chemical c	omposition	of Ni ₃ Al al	lloy powd	er (ω/%)					
Al	В	Fe	Mn	Ti	Ni					
10.22	0.19	11.83	1.11	0.62	Bal.					

表 2 304 不锈钢化学成分											
Table 2	2 Che	emical co	omposit	tion of 30	4 stainle	ss steel	(<i>w</i> /%)				
С	Si	Mn	Р	S	Ni	Cr	Fe				

0.003

8.03

17.21

Bal.

0.035

合。将 304 不锈钢板材(100 mm×60 mm×13 mm)表面用 300# SiC 砂纸进行打磨,用丙酮和无水乙醇进行 擦拭去除其表面的油污及水分等有害杂质。激光熔覆 工艺参数:激光功率 1.8 kW,扫描速度 0.18 m/min,载粉气流量 15 L/min,保护气流量 10 L/min,送粉速 率为 1.43 kg/h,其中载粉气和保护气为高纯氩气 (99.999%)。采用上述实验参数,在 304 不锈钢表面 上进行单层单道熔覆试验。

利用日本 HITAVHI S-4300 扫描电镜对熔覆层显 微组织进行观察,通过 Image Pro Plus 图像分析软件 对熔覆层碳化物的尺寸进行了统计分析,采用 X 射线 衍射仪分析了熔覆层的物相构成,借助 JEOL 2010F 场发射透射电子显微镜对熔覆层的物相组成进一步观 察。硬度测试采用 FM300 显微硬度计,载荷 200 g, 保载时间 10 s。摩擦磨损试验采用德国 SRV[®]4 高温摩 擦磨损试验机进行销-盘式(如图1所示)摩擦磨损, 销和盘的表面粗糙度 R_a小于 0.5 μm, 销为 Ni₃Al 合金 熔覆层和 Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层及对比材料蠕墨铸铁,尺 寸为 3 mm×2 mm×14 mm; 对磨盘为 304 不锈钢, 尺 寸为 Φ24 mm×7.88 mm。摩擦磨损实验条件为:干摩 擦磨损,载荷 24 N,频率 10 Hz,冲程 2 mm,试验温 度 25, 250, 650 ℃, 时间 45 min。试验前后将销和 盘用丙酮和无水乙醇超声清洗并利用高精度分析天平 进行称量,记下磨损前质量 m1 和磨损后质量 m2,然





Fig.1 Diagram of pin-disk friction and wear test

后计算磨损量 $\Delta m = m_1 - m_2$ 。

2 结果与讨论

2.1 显微组织特征

图 2 所示为 Ni₃Al 合金熔覆层宏观形貌和显微组 织。摩擦磨损试验中销的磨损处位于熔覆层中上部(如 图 2a 所示),选取此区域进行 SEM 观察。由图 2b 和 2c 可以看出, Ni₃Al 合金熔覆层组织均匀一致。图 3 所示为 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层宏观形貌和显微 组织,熔覆层组织均匀,原位自生的细小碳化物均匀 弥散分布。Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层是由基体相和 碳化物两相构成,利用 Image-Pro Plus 软件对 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层中碳化物颗粒最大粒径的 统计结果如图4所示,碳化物的尺寸集中在1.5~3.5μm 之间,可知Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层原位自生了新 碳化物,且该碳化物细小而弥散分布在基体相中。原 位自生的碳化物与基体的结合力强, 在摩擦磨损过程 中不易脱落,能够对熔覆层耐磨性能的提高起到积极 的作用。图 5 为 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔 覆层 XRD 图谱。分析可知 Ni₃Al 合金熔覆层为单相 y'-Ni₃Al, Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层中基体相为 y'-Ni₃Al, 原位自生碳化物为 M_7C_3 (*M*=Cr, Fe) 型碳化



图 2 Ni₃Al 合金熔覆层显微组织 Fig.2 Microstructures of Ni₃Al alloy cladding layers



图 3 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层显微组织 Fig.3 Microstructures of Ni₃Al/Cr₃C₂ composites cladding layers



图 4 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层中碳化物晶粒尺寸分布 Fig.4 Size distribution of carbide grains in cladding layer of Ni₃Al/Cr₃C₂ composites

物。为了进一步确定 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层组织中的物相构成,利用 TEM 对 Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层进行观察,图 6 是 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层 TEM 形貌及基体相和碳化物的选区电子衍射花样,对衍射谱标定分析可知:图 6a 为 γ'-Ni₃Al 面心立方长程有序结构在[001] 方向上的衍射花样,图 6b 为 *M*₇C₃密排六方结构在[0001] 晶带方向上的衍射花样。Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层两相经 XRD 和 TEM 观察分析结果表明,基体相为 γ'-Ni₃Al,碳化物为原位自生 *M*₇C₃(*M*=Cr, Fe)型碳化物。

以上结果表明,Ni₃Al 合金熔覆层组织为单相 y'-Ni₃Al,Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层中则是由基体相 y'-Ni₃Al 和 碳化物 M₇C₃组成。激光熔覆过程中混合粉末熔化后 Cr₃C₂分解成游离的 Cr、C 原子,而 Ni₃Al 合金中 Fe 元素含量较高,且 Fe、Cr 极易与 C 形成稳定的碳化物。 Cr、Fe、C 原子的溶解和凝固,形成原位自生的(Cr, Fe)₇C₃型碳化物,多位学者^[13-15]的研究中均表明 Cr₃C₂ 的溶解后在凝固的过程中生成 M₇C₃型碳化物。在凝固





Fig.5 XRD patterns of Ni₃Al alloy (a) and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites (b) cladding layers

过程中,由于碳化物的熔点较高优先结晶,形成原位自 生的 *M*₇C₃型碳化物,且激光熔覆冷却速度极快,在高 形核率的状态下易形成细小的组织。因此,Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层经历溶解和快速凝固过程,最终形成 γ'-Ni₃Al 基 体相和弥散分布的 *M*₇C₃型碳化物组合结构。

2.2 硬度

分别对 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层 进行了显微硬度测试,图 7 为熔覆层沿表面到基板方 向的硬度分布,图 7a 为 Ni₃Al 合金熔覆层的硬度分布,



图 6 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层 TEM 形貌及对应基体相和 碳化物选区电子衍射花样

Fig.6 TEM morphology of the Ni₃Al/Cr₃C₂ composites cladding layer and corresponding SAED patterns of matrix phase (a) and carbide (b)



图 7 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层显微硬度分布 Fig.7 Micro-hardness distribution of Ni₃Al alloy (a) and Ni₃Al/ Cr₃C₂ composites (b) cladding layers

图 7b 为 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层的硬度分布,2 种熔覆层硬度均波动较小,表明熔覆层组织较为均匀。 熔覆层厚度约 1.5 mm,过渡层显微硬度平缓地过渡到 基板,没有出现明显的热影响区硬化现象。Ni₃Al 合金 熔覆层的平均显微硬度(HV)约为 2500 MPa, Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层的平均显微硬度约为 6500 MPa,较 Ni₃Al 合金熔覆层硬度提高了约 4000 MPa。

2.3 耐磨性能

图 8 为 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层 及对比材料蠕墨铸铁在不同温度下的磨损量,其中图 8a 为不同温度下 3 种材料销的磨损量, 图 8b 为不同 温度下3种材料所对应对磨盘的磨损量。因蠕墨铸铁、 304 不锈钢在柴油发动机中大量应用, 故选择蠕墨铸 铁为对比材料, 对磨盘选用 304 不锈钢。对磨盘 304 不锈钢的强度和硬度较低且耐磨性差^[16],由图 8a 可知 室温下 Ni₃Al 合金熔覆层的磨损量比蠕墨铸铁和 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料的磨损量高,而当温度达到 250 和 650 ℃时, Ni₃Al 合金熔覆层的磨损量远低于蠕墨 铸铁,而且Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层磨损量最小。 650 ℃时,Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层磨损量仅为对比材料蠕 墨铸铁的 28%左右,同时,Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层所对应的对磨盘磨损量也逐渐降低, 表明 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层对应的 对磨盘磨损程度较小。

与蠕墨铸铁比较,随着温度上升,Ni₃Al 激光熔 覆层表现出较好的耐磨性能,其原因主要有两方面: (1) Ni₃Al 具备温度-强度的反常特性,Ni₃Al 合金熔覆 层屈服强度升高,能够承受较大的冲击和剪切力的作



图 8 销和对磨盘磨损量 Fig.8 Mass loss of the pin (a) and disk (b)

用,从而减少了表层的脱落; (2) Ni₃Al 具有较大的加 工硬化能力,在摩擦磨损过程中,Ni₃Al 材料表面形成 了一定厚度呈梯度变化的加工硬化层,提高了材料的 耐磨性能^[17,18]。因此,随着温度上升,Ni₃Al 激光熔覆 层耐磨性能远优于蠕墨铸铁。与 Ni₃Al 激光熔覆层比 较,Ni₃Al/Cr₃C₂激光熔覆层具有更佳的耐磨性能。一 方面,Ni₃Al/Cr₃C₂激光熔覆层基体组织 Ni₃Al 具备温 度-强度的反常特性和较高的加工硬化能力,保证了复 合材料激光熔覆层具有较好的耐磨性能。另一方面, 原位自生的细小 *M*₇C₃ 型碳化物均匀弥散分布于 Ni₃Al/Cr₃C₂熔覆层中,与基体结合良好。原位自生的 碳化物作为硬质点有效将摩擦副隔离开,降低了摩擦 副之间的接触面积,而且碳化物硬质点能够阻断磨痕, 减小磨粒尺寸。因此,在本研究条件下,Ni₃Al/Cr₃C₂ 激光熔覆层具有最佳的耐磨性能。

磨损过程极其复杂,往往存在多种磨损机制同时 进行,且一种磨损发生可能诱发其他形式的磨损^[19]。 图 9 为 25 ℃下蠕墨铸铁销,Ni₃Al合金熔覆层和Ni₃Al/ Cr₃C₂复合材料熔覆层的磨损形貌,可以看出 25 ℃条 件下,3 种材料磨损表面均出现不同程度的粘着坑, 其磨损机制为典型的粘着磨损。其中 Ni₃Al 合金熔覆 层的粘着面积最大,塑流形成了塑积,表明发生了严 重的粘着磨损,从而导致大量的表面脱落,同磨损量 结果相符合。

图 10 所示为 250 ℃条件下 3 种材料销的磨损形 貌。蠕墨铸铁磨损表面出现大量的粘着坑,发生较为 严重的粘着磨损,Ni₃Al 合金熔覆层磨损表面存在少量 粘着坑和犁沟划痕,其粘着磨损程度较轻,Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层磨损表面呈深浅不一的犁沟划痕。表 明,蠕墨铸铁主要的磨损机制为粘着磨损,Ni₃Al 合金 熔覆层为粘着磨损和磨粒磨损的复合,而 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层主要是磨粒磨损。

如图 11 所示,650 ℃条件下,蠕墨铸铁磨损表面 出现较深的粘着坑,发生严重的粘着磨损,Ni₃Al 合金 熔覆层磨损表面存在粘着坑和犁沟划痕,其粘着磨损 程度较轻,Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层磨损表面光滑 平整,呈轻微的犁沟划痕。表明,蠕墨铸铁主要的磨 损机制为粘着磨损,Ni₃Al 合金熔覆层为粘着磨损和磨 粒磨损的复合,而 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层主要是 磨粒磨损。

由以上内容可知,Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层中 原位自生的 *M*₇C₃ 作为硬质支撑,且与基体的结合力



图 9 25 ℃下 3 种材料销的磨损形貌

Fig.9 Wear morphologies of vermicular graphite cast iron (a), Ni₃Al alloy (b), and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites (c) pins at 25 °C





Fig.10 Wear morphologies of vermicular graphite cast iron (a), Ni₃Al alloy (b), and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites (c) pins at 250 °C



图 11 650 ℃下 3 种材料销的磨损形貌

Fig.11 Wear morphologies of vermicular graphite cast iron (a), Ni₃Al alloy (b), and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites (c) pins at 650 °C

强,有效地将摩擦副隔离开,不仅减少了自身磨损量, 而且对其对磨盘磨损程度也较小。因此,在 *M*₇C₃ 和 Ni₃Al 基体的共同作用下, Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料具备 更为优异的室温和高温耐磨性能。

3 结 论

 激光熔覆制备 Ni₃Al+25% Cr₃C₂ 复合材料熔覆
 层,熔覆层组织形成了细小弥散分布的原位自生
 M₇C₃ (*M*=Cr, Fe)型碳化物,基体为长程有序结构的 y'-Ni₃Al 相。

Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂复合材料熔覆层组织均匀, Ni₃Al 合金熔覆层的平均显微硬度约为 2500
 MPa, Ni₃Al/Cr₃C₂ 熔覆层的平均显微硬度约为 6500
 MPa, 硬度提高了约 4000 MPa。

3)研究了 25、250、650 ℃条件下耐磨性能,随 着温度的升高 Ni₃Al 合金和 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆 层耐磨性能随之提高,且其对应的对磨盘磨损程度均 较小。650 ℃时,Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层的磨损 量仅为蠕墨铸铁的 28%左右。随着温度的升高,Ni₃Al 合金主要磨损机制由粘着磨损转变到粘着磨损与磨粒 磨损复合,而 Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层主要磨损机 制为磨粒磨损。Ni₃Al/Cr₃C₂ 复合材料熔覆层优异的耐 磨性能取决于熔覆层原位自生 *M*₇C₃ 和基体 γ'-Ni₃Al 的强韧组合结构。

参考文献 References

- Yan Xinping(^严新平), Yuan Chengqing(袁成清), Bai Xiuqin (白秀琴) et al. Chinese Journal of Nature(自然杂志)[J], 2015, 37(3): 157
- [2] Zhang Jinju(张金菊), Wu Jinyuan(吴金源). Foreign Ship Technology, Internal Combustion Engines(国外舰船技术,内 燃机)[J], 1985(7): 21

- [3] Jozwik P, Polkowski W, Bojar Z. Materials[J], 2015, 8(5): 2537
- [4] Gong K, Luo H L, Feng D et al. Wear[J], 2008, 265(11-12):
 1751
- [5] Gong K, Zhou Z F, Shum P W et al. Wear[J], 2011, 270(3-4):
 195
- [6] La P Q, Xue Q J, Liu W M. Wear[J], 2001, 249(1-2): 93
- [7] Liu C T, White C L, Horton J A. Acta Metallurgica[J], 1985, 33(2): 213
- [8] Li S P, Luo H L, Feng D et al. Journal of Iron and Steel Research, International[J], 2009, 16(5): 87
- [9] Bullock E, McLean M, Miles D E. Acta Metallurgica[J], 1977, 25(3): 333
- [10] Fu L H, Han W, Gong K et al. Materials & Design[J], 2017, 115: 203
- [11] Yuan Jianpeng(袁建鹏), Yu Yueguang(于月光), Wang Yu(王玉). Thermal Spray Technology(热喷涂技术)[J], 2017(4):13
- [12] Santo L. International Journal of Surface Science & Engineering[J], 2008, 2(5): 327
- [13] Ding Yongjun(丁永军), Lei Qiang(雷强), Luo Heli(骆合力) et al. Journal of Iron and Steel Research(钢铁研究学报)[J], 2011, 23(8): 44
- [14] An Tongbang(安同邦), Gong Karin, Luo Heli(骆合力) et al. Transactions of the China Welding Institution(焊接学报)[J], 2012, 33(2): 101
- [15] Li Shangpin(李尚平), Luo Heli(骆合力), Feng Di(冯 涤) et al. Journal of Materials Engineering(材料工程)[J], 2004(11):
 53
- [16] Lo K H, Shek C H, Lai J K L. Materials Science & Engineering R[J], 2009, 65(4-6): 39
- [17] Gong K. International Conference on Innovative Technologies[C]. Rijeka: IN-TECH 2012, 2012: 361

- [18] Wen Shizhu(温诗铸), Huang Pingzhu(黄平著). Principles of Tribology(摩擦学原理)[M]. Beijing: Tsinghua University Press, 2012
- [19] Wen Shizhu(温诗铸). Tribology(摩擦学学报)[J], 2008, 28(1):1

Wear Resistance of Laser Cladding Ni₃Al/Cr₃C₂ Composites

Chen Cuixin¹, Zhao Xiangdong^{1,2}, Fang Qian^{1,2}, Zhao Lin², Han Wei², Peng Yun², Yin Fuxing¹, Tian Zhiling²

(1. Hebei University of Technology, Tianjin 300310, China)

(2. Central Iron and Steel Research Institute, Beijing 100081, China)

Abstract: The wear resistant coatings of Ni₃Al alloy and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites were prepared on 304 stainless steel substrates by laser cladding. The microstructure, hardness and wear resistance of Ni₃Al alloy and Ni₃Al/Cr₃C₂ composites were investigated. The results indicate that the microstructure of the Ni₃Al/Cr₃C₂ cladding layer consists of matrix γ' -Ni₃Al phase and in-situ self-generated M_7C_3 (M=Cr, Fe) type carbides, and the fine M_7C_3 carbides distribute homogeneously in γ' -Ni₃Al matrix. Compared with that of the Ni₃Al alloy cladding material, the micro-hardness of the Ni₃Al/Cr₃C₂ cladding material is increased by about 4000 MPa, and its mass loss is only 28% of that of the vermicular graphite cast iron at 650 °C. Therefore, the Ni₃Al/Cr₃C₂ laser cladding composite shows excellent wear resistance. **Key words:** laser cladding; Ni₃Al/Cr₃C₂; microstructure; M_7C_3 ; wear resistance

Corresponding author: Zhao Lin, Ph. D., Professor, Central Iron and Steel Research Institute, Beijing 100081, P. R. China, Tel: 0086-10-62182946, E-mail: hhnds@aliyun.com