某钛基复合材料骨架零件高效铣削技术

梁星慧!杨叶!宋健!苏宏华2 蹇 悦!

(1 上海航天精密机械研究所,上海 201600)(2 南京航空航天大学,南京 210016)

文 摘 以某TiC颗粒TiB晶须混合增强钛基复合材料[(TiC_p+TiB_u)/TC4]骨架零件为研究对象,开展切 削速度在 60~200 m/min 铣削性能研究,研究结果应用于骨架零件的加工进行验证。研究表明,切削速度是影 响铣削温度的一个因素,切削速度在 60~200 m/min 内,铣削温度随切削速度的增加而增加;切削速度对铣削 温度的影响比径向切宽的影响大;切削速度和径向切宽在试验范围内对表面质量的影响较小。通过试验优化 得到的铣削参数,结合骨架零件的结构特点,确定了粗加工的铣削参数为 V=39.25 m/min, $f_z=0.08$ mm/z, $a_e=12$ mm, $a_p=2$ mm,精加工的铣削参数为 V=62.8 m/min, $f_z=0.04$ mm/z, $a_e=10$ mm, $a_p=1$ mm, m工后满足图纸要求,验 证了优化方案合理可行。

关键词 钛基复合材料,铣削温度,表面粗糙度,骨架零件 中图分类号:TG506.7 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2021.Z1.012

High-efficient Milling of A Kind Skeleton Part of Titaninum Matrix Composites

LIANG Xinghui¹ YANG Ye¹ SONG Jian¹ SU Honghua² JIAN Yue¹

(1 Shanghai Spaceflight Precision Machinery Institute, Shanghai 201600)

(2 Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016)

Abstract The cutting performance comparison was carried out when milling in-suit $\text{TiB}_{v}/\text{TiC}_{p}$ reinforced titanium matrix composites at the cutting speed of 60 to 200 m/min. The results are verified on the skeleton part of the same material. The results show that the cutting speed is a factor affecting the milling temperature. When the cutting speed is in the range of 60 to 200 m/min, the milling temperature of titanium matrix composites increases with cutting speed increasing. The influence of cutting speed on milling temperature is greater than that of radial cutting width, and the influence of cutting speed and radial cutting width on surface quality is small. Based on the optimized parameters and the structural of skeleton parts, the process parameters of skeleton parts are determined, the milling parameters of finish machining are V=62. 8 m/min, $f_z=0.04 \text{ mm/z}$, $a_e=10 \text{ mm}$, $a_p=1 \text{ mm}$. Finally, the machining process optimization is verified to be reasonable and flexible.

Key words Titanium matrix composites, Milling temperature, Surface roughness, Skeleton part

0 引言

钛基复合材料(TMCs)是以钛或钛合金为基体, 以碳化钛、硼化钛、碳化硅、氧化铝等颗粒、晶须或连 续纤维为增强相,由压力铸造、粉末冶金、搅拌铸造 等方法制备而成^[1]。钛基复合材料将钛合金基体的 韧性、延展性与增强相的高强度、高模量结合起来, 具有了比钛合金更高的比强度、比模量、优异的高温 性能和耐腐蚀性能,满足了未来航空、航天对材料需 要在更高温度和更苛刻环境下工作的需求^[2]。

但由于钛基复合材料的基体钛合金本身就属于

难加工材料,加上基体中含有高模量、高硬度、高强 度的增强相,使钛基复合材料更难加工,具体表现为 铣削温度高、材料表面质量差以及刀具磨损严重,限 制了其在各领域的广泛应用,因此,如何控制铣削温 度、提高表面质量以及延长刀具寿命是该材料急需 要突破的关键问题。

本文结合应用实例,以某种 TiC 颗粒 TiB 晶须混 合增强钛基复合材料[(TiC_p+TiB_w)/TC4]骨架零件为 研究对象,对钛基复合材料开展铣削工艺研究,通过 试验优化铣削钛基复合材料的铣削参数,同时以某

收稿日期:2021-08-12

第一作者简介:梁星慧,1981年出生,副主任工艺师,主要从事机械加工工艺和技术研究工作。E-mail:522638652@qq.com

骨架零件为例,通过优选的工艺路线、工装、刀具、铣 削参数等,有效的控制零件的变形和表面质量,满足 图纸的精度指标,拟为其他型号钛基复合材料零件 的加工提供数据支撑。

- 1 铣削参数研究
- 1.1 试验条件
- 1.1.1 机床

铣削试验选在DMG MORI ecoMill 1035V 三轴立 式加工中心上进行,该设备相关技术参数详见表1。

	表1 设备技术参数
Tab. 1	Technical parameters of equipment

转速	x方向移动范围	y方向移动范围	z方向移动范围
$/r \cdot min^{-1}$	/mm	/mm	/mm
12000	1035	560	510

1.1.2 工件材料及参数

钛基复合材料(TiC_p+TiB_w)/TC4,其基体材料为 Ti-6Al-4V(TC4),两种增强相的摩尔比为1:1,材料 的晶相组织如图1所示,材料的物理/力学性能如表2 所示。



图 1 (TiC_p+TiB_w)/TC4金相组织 Fig. 1 Microstructure of (TiC_p + TiB_w)/Ti-6Al-4V composites

	表2 (TiC _p +TiB _w)/TC4物理/力学性能
Tab. 2	Physical/mechanical properties of (TiC _p + TiB _w) / Ti-6Al-4V composites

材料	增强相类型	增强相含 量/%	弹性模量/ MPa	屈服强度 /MPa	抗拉强度 /MPa	增强相平均尺寸 /μm	硬度 HRC	热导率 /W・(m・K) ⁻¹	断裂伸长 率/%
10%PRTMC	颗粒+ 晶须	10	135	1005.9	1102.8	颗粒直径 1.5~20 晶须长度 35~80	35~38	5.968	2.2

1.1.3 刀具材料及角度参数

刀具选用PCD与硬质合金基体焊接而成刀具进 行铣削试验,主要的角度参数如表3所示。

	表3 刀具材料及角度参数
Tab. 3	Tool material and angle parameters

刀具材料	前角/(°)	后角/(°)	螺旋角/(°)	刀尖圆弧半径/mm
PCD	13	0	15	0.8

1.1.4 铣削参数

切削速度、切宽是影响铣削温度、零件表面质量 和加工效率等的主要因素,由此设计了两组切削速 度的单因素试验,如表4所示。

表4 切削速度的单因素试验 Tab.4 Single factor experiment of cutting speed

切削速度 <i>V</i>	每齿进给量 f_z /mm	轴向切深 <i>a_p</i>	径向切宽a _e
/m·min ⁻¹		/mm	/mm
60,100,150,200	0.08	3	3,10

1.2 测量方法

1.2.1 表面粗糙度的测量方法

表面粗糙度的测量采用 Mahr Perthometer M1 粗 糙度仪,如图2所示,测量垂直进给方向的表面粗糙 度 Ra值,取样长度 L=1.75 mm,每处粗糙度值测量5 次取其平均值。

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 增刊 I



图 2 Mahr Perthometer M1 粗糙度仪 Fig. 2 Mahr Perthometer M1 roughness tester

1.2.2 铣削温度的测量方法

铣削温度的测量采用半自然夹丝热电偶法,其 测量原理如图3所示。将两片钛基复合材料之间用 云母片隔绝,再将康铜丝从云母片之间穿过,康铜丝 与钛基复合材料之间绝缘。制成一对半人工热电偶 后,对其进行标定,获得热电偶输出的电势值和温度 之间的关系。



— 71 —

1.3 结果及分析

到两组单因素试验的铣削温度和表面粗糙度值,如

根据上述的试验条件和测量方法,最终测量得

Tab 5	Process nara	meters data and the experiment results
	表 5	铁削参数和试验结果

表5所示。

			· · · · · ·		· · · I · · ·			
定早	切削速度V	每齿进给量f _z	径向切宽 a_{e}	轴向切深 a_p	材料去除率Q	铣削温度	表面粗粉	告度/μm
)1, 4	$/m \cdot min^{-1}$	$/\mathrm{mm} \cdot \mathrm{z}^{-1}$	/mm	/mm	$/\mathrm{mm}^3 \cdot \mathrm{min}^{-1}$	t/℃	Ra	Rz
1	60	0.08	3	3	1100	345	0.236	1.4
2	100	0.08	3	3	1835	470	0.201	3.41
3	150	0.08	3	3	2753	546	0.525	3.48
4	200	0.08	3	3	3670	598	0.496	3.36
5	60	0.08	10	3	3668	446	0.562	3.2
6	100	0.08	10	3	6115	551	0.55	3.41
7	150	0.08	10	3	9173	612	0.525	3.48
8	200	0.08	10	3	12230	753	0.510	3.36

1.3.1 切削速度对铣削温度的影响分析

从图4可以看出,切削速度在60~200 m/min内, 铣削温度随切削速度的增加而增加;相同切削速度 下,径向切宽为10 mm的铣削温度比径向切宽为3 mm的铣削温度高80~150℃;径向切宽为10 mm切 削速度在60~100 m/min的低速范围内,铣削温度随 切削速度的增长趋势小于切削速度在150~200 m/min的高速范围内。





分析可知,由于切削速度的升高,会引起切屑与 前刀面、已加工表面与后刀面的摩擦增大,进而引起 温度的升高,但同时也会减少切削层的变形,所以铣 削温度不与切削速度成正比。

1.3.2 材料去除率对铣削温度的影响分析

从图 5 可以看出,材料去除率在1 100~2 753 mm³/min 和 6 115~12 230 mm³/min内,铣削钛基复合 材料的的温度随材料去除率的增加而增加,材料去 除率在2 753~6 115mm³/min 的范围内,铣削温度呈 现出波动。对比材料去除率3 670 mm³/min 和 3 668 mm³/min 两组铣削参数可以发现,材料去除率基本相 一 72 一

同,但材料去除率3 670 mm³/min 对应的铣削温度是 598 ℃,材料去除率3 668 mm³/min 对应的铣削温度 是446 ℃,说明切削速度对铣削温度的影响比径向切 宽对铣削温度的影响大,因此粗加工应采用低切削 速度、大切宽的铣削参数。





1.3.3 表面质量的影响分析

从图 6、7 中可以看出,表面粗糙度值 Ra 均小于 0.6 μm, Rz 均小于 3.5 μm;从其变化趋势和幅度也 可以看出,切削速度和径向切宽在试验范围内的变





化,对表面质量的影响较小。切削速度100 m/min, 径向切宽为3 mm,表面粗糙度 Ra 最小,切削速度60 m/min,径向切宽为3 mm,表面粗糙度 Rz 最小;相同 切削速度下,径向切宽为10 mm的表面粗糙度值大 于等于径向切宽为3 mm表面粗糙度值。





综上所述,切削速度对铣削温度的影响比径向 切宽对铣削温度的影响大,切削速度和径向切宽对 表面质量的影响较小。结合材料去除率的影响分 析,优选出粗加工的铣削参数为V=60 m/min,f=0.08 mm/z,a_=10 mm,a_p=3 mm,精加工的铣削参数为V= 100 m/min,f_=0.084 mm/z,a_e=3 mm,a_p=3 mm。

2 骨架零件铣削工艺研究

2.1 零件结构特点

某钛基复合材料骨架零件如图8所示,是薄壁整体 对称多角度型面结构,总长近似为400 mm,高近似200 mm,整体厚度从12 mm 平滑过渡到3 mm,长度与壁厚 比超过25:1,与其他零件配合处的宽度为50^{-0.05} mm, 零件的中部有4个减重口框,产品呈骨架状,刚性整体 较弱,设计要求对称度、平行度均为0.1 mm零件的材 料和结构特性导致加工效率难以提升,刀具磨损严重, 进而影响了产品的交付和企业的利润。



图 8 某种钛基复合材料骨架零件三维图 Fig. 8 3D model of the skeleton part of a kind of titanium matrix composite

2.2 加工基准选择及工装设计

该零件毛坯外形不规则,仅有不到10%的下陷区 域是平行的,其余对称型面均不平行,装夹位置和加工 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 增刊 I 基准难以在零件本身的结构上选取,为了满足零件装 夹、定位需求,也能兼顾零件薄壁区域的支撑,在型面 最薄处周围设计了辅助工艺块,并采用一面两销的定 位原理,利用一处直角作为定位基准,如图9所示。

为了提高加工效率,并根据前面试验的分析,设 计将主型面的铣削转化为平面铣,采用大切宽的方 式开粗,减少主型面分层爬坡的低效加工,按照这一 思路设计了与主型面角度相配的斜面工装,如图10 所示,其余加工内容采用平面工装加工。



(a) 零件工艺块设计三维图



(b) 零件装夹及基准设置实物图

图9 工艺块及加工基准示意图

Fig. 9 Diagram of process blocks and benchmark



(a) 斜面工装三维图



(b) 斜面工装实物图图 10 斜面工装图Fig. 10 Drawing of inclined tooling

2.3 工艺流程

设计工艺流程为正反交替加工以平衡掉铣削过程中 产生的应力,具体流程如图11所示。

为了控制零件变形,安排了粗加工、精加工,并



图11 零件工艺流程图

Fig. 11 Process flow chat of the part

2.4 加工条件

零件加工选在 DMG MORI ecoMill 1035V 三轴立 式加工中心上进行,设备相关技术参数详见表1。工 件材料与试验所使用材料选相同,材料的晶相组织 如图1所示,材料的物理/力学性能如表2所示。 根据零件的加工内容,一共需要用到5种刀具, 考虑到零件刚性较弱,降低了试验所得的切削速度, 具体刀具及选用的铣削参数如表6所示。加工过程 中全部选择顺铣的铣削方式,采用乳化液进行 冷却。

表 6 刀具参数及铣削参数 Tab. 6 Parameters of milling tool and milling process

加工内容	选用的刀具	$S/r \cdot min^{-1}$	$V/m \cdot \min^{-1}$	$f_z/\mathrm{mm} \cdot \mathrm{z}^{-1}$	$a_{_e}$ /mm	$a_p/{ m mm}$
粗加工平面	平底铣刀:试验所用PCD铣刀	500	39.25	0.08	12	2
精加工平面	平底铣刀:PCD铣刀,角度:前角0°,后角10°,刀尖圆弧0.8	800	62.8	0.04	10	1
修定位基准	波刃立铣刀,阿诺BRGM-4W-D10.0	800	25.12	0.03	6	1
斜面爬坡	球头铣刀:SUNROXM SB623X 8.0 4.0R	1000	25.12	0.24	0.3	≤1
平面下陷	平底铣刀:MSMHD 4;MSMHD 8;VSM-4E-D10.0	800	20.096	0.04	3	1

2.5 加工结果

采用上述的工艺方法和试验条件,对骨架零件 进行了程序编制及加工,加工过程如图12所示。



(a) 骨架零件现场加工图



(b) 骨架零件装夹状态下现场图图 12 骨架零件加工现场图Fig. 12 Processing diagram of the skeleton part



(a) 前刀面磨损图



(b) 后刀面磨损图图 13 刀具磨损照片Fig. 13 Photos of tool wear

采用表面粗糙度对已加工表面进行取样测量, *Ra*=0.31~0.35 μm, *Rz*=0.75~1.41 μm; 采用三坐 标对零件的形位公差进行测量, 平面度 0.02 mm, 对 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2021年 增刊 Ι

— 74 —

称度 0.08 mm,各项测量结果均满足图纸要求,刀具的前后刀面磨损正常,如图 13 所示,工作效率提高了 200%,骨架零件的加工成品如图 14 所示。



图 14 骨架零件加工成品图 Fig. 14 Photo of the skeleton part processed

3 结论

(1)切削速度是影响铣削温度的一个因素,切削 速度在60~200 m/min内,刀具铣削钛基复合材料的 温度随切削速度的增加而增加,基本呈线性增加;相 同切削速度下,径向切宽为10 mm的铣削温度比径 向切宽为3 mm的铣削温度高80~150℃。

(2) 材料去除率在1 100~2 753 mm³/min 和6 115~12 230 mm³/min 的范围内,铣削温度随材料去 除率的增加而增加,材料去除率在2 753~6 115 mm³/min 的范围内,铣削温度出现波动。

(3)切削速度和径向切宽在试验范围内,对表面 质量的影响较小。

(4)结合材料去除率的影响分析,切削速度对铣 削温度的影响比径向切宽对铣削温度的影响大,试 验优选出粗加工的铣削参数为 $V=60 \text{ m/min}, f_z=0.08$ mm/z, $a_e=10 \text{ mm}, a_p=3 \text{ mm}, 精加工的铣削参数为 V=$ 100 m/min, $f_z=0.084 \text{ mm/z}, a_e=3 \text{ mm}, a_p=3 \text{ mm}$ 。

(5)结合骨架零件结构的分析,设计了刀具、工 装、定位方式和工艺流程,优化得出该零件粗加工的 铣 削 参 数 为 V=39.25 m/min, $f_z=0.08$ mm/z, $a_e=12$ mm, $a_p=2$ mm,精加工的铣削参数为 V=62.8 m/min, f_z =0.04 mm/z, $a_e=10$ mm, $a_p=1$ mm,加工后零件满足图 纸公差及表面粗糙度要求,刀具正常磨损,工作效率 提高了 200%。

参考文献

[1] 张国定,赵昌正.金属基复合材料[M].上海:上海 交通大学出版社,1996:3-6.

ZHANG Guoding, ZHAO Changzheng. Metal matrix composites[M]. Shanghai: Shanghai Jiaotong University Press, 1996: 3-6

[2] 胡宏楠,董明. 颗粒增强金属基复合材料切削加工 工艺的新进展[J]. 金属材料与冶金工程,2009,37(1):3-7.

HU Hongnan, DONG Ming. New development on cutting technology of particles enforcement metal matrix composites [J]. Metal Materials And Metallurgy Engineering, 2009,37(1): 3-7

[3] 耿国盛. 钛合金高速铣削技术的基础研究[D]. 南 京:南京航空航天大学, 2006

GENG Guosheng. Fundamental research on high speed milling of titanium alloys [D]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2006

[4] 边卫亮. 钛基复合材料切削加工性研究[D]. 南京: 南京航空航天大学, 2012

BIAN Weiliang. Experimental study on turning of titanium matrix composites [D]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2012

[5] 宦海祥.颗粒增强钛基复合材料切削加工性研究 [D].南京航空航天大学,2017

HUAN Haixiang. Research on machinability of particle reinforced titanium matrix composites [D]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2017

[6] 章宇,苏宏华,傅玉灿,等.刀具材料及其磨损对钛基 复合材料车削温度的影响[J]. 航空制造技术,2014,10:94-97

ZHANG Yu, SU Honghua, FU Yucan, et al. Influences of material tool and tool wear on cutting temperature of turning titanium matrix composites [J]. Aeronautical Manufacturing Technology, 2014, 10: 94-97

[7] LU J Q, LU W J, LIU Y, et al. Microstructure and tensile properties of in situ synthesized (TiB+TiC)/Ti-6Al-4V composites [J]. Key Engineering Materials, 2007, 351 (351) : 201-207.

[8] OTA M, OKIDA J, HARADA T et al. High speed cutting of titanium alloy with PCD tools [J]. Key Engineering Materials, 2009, 389–390: 157–162.