文章编号:100026893(2004)0120069205

快速凝固/粉末冶金工艺 Al2F@M@Si 基 复合阻尼材料阻尼性能与机制

余黎明¹,姚俊臣²,马 岳¹,徐惠彬¹ (1. 北京航空航天大学材料学院,北京 100083) (2. 中国航空工业第一集团科技部,北京 100009)

Damping Property and Mechanism of A2F2Mo2Si Matrix Composite Damping Materials by Rapidly Solidified/ Powder Metallurgy Process YU L2ming¹, YAO Jur2chen², MA Yue¹, XU Hu2bin¹

School of Materials Science and Engineering, Beijing University of Aeronautics and Astronautics, Beijing 100083, China)
 Department of Science and Technology, China Aviation Industry Corporation I(AVICI), Beijing 100009, China)

摘 要:通过对材料动态力学性能的测试,研究了采用快速凝固/粉末冶金工艺制备的A2F@M@Si 基复合阻 尼材料A2F@M@Si/Zn2Al和A2F@M@Si/Al/Zn2Al的阻尼性能,并对其阻尼机制进行了讨论。结果表明:在 20~250e的温度范围内,两种材料的阻尼性能(Q⁻¹)处于(015~311)@10⁻²之间,复合有较多Zn2Al且挤压 比较大的A2F@M@Si/Zn2Al的阻尼性能要优于A2F@M@Si/Al/Zn2Al。低温时由大挤压变形引入的高密度 位错阻尼在材料内耗机制中占据主导地位,而在高温区界面阻尼的影响逐渐增加,同时由于热激活作用,位错 阻尼随着温度的升高表现出不同的作用机制,二者共同决定着材料的内耗特性。

关键词: 快速凝固/ 粉末冶金; 金属基复合阻尼材料; 阻尼性能; 阻尼机制; 界面阻尼; 位错阻尼

中图分类号: TG135⁺17; V257 文献标识码: A

Abstract: The damping property of APF@M@Si matrix composite damping materials APF@M@Si/Zn2Al and AP F@M@Si/Al/Zn2Al prepared by rapidly solidified/ powder metallurgy(RS/PM) process is studied by means of mea2 sure of dynamic mechanical property, and the damping mechanism of the materials is discussed. The results show that the damping capacity(Q^{-1}) of two materials is ($015 \sim 311$) @ 10^{-2} in the temperature range of $20 \sim 250e$. The damping property of APF@M@Si/Zn2Al having more Zn2Al and a higher ratio of extrusion is superior to APF@ M@Si/Al/Zn2Al s. At low temperature, the main internal friction mechanism is dislocation damping which was in2 duced by large extrusion deformation, while in the high temperature region, the influence of interface damping in2 creases gradually. For thermal activation, the dislocation damping shows various mechanism with the increase of temperature, and the materials internal friction machanism is determined by the two factors in common.

Key words: rapidly solidified/ powder metallurgy; metal matrix composite damping materials; damping property; damping mechanism; interface damping; dislocation damping

采用高阻尼的结构材料是实现振动控制和噪音抑制的最有效的手段之一,但在多数情况下材料的强度和阻尼性能是相互矛盾的。目前航空航天上常用的金属材料,由于过多地考虑了强度因素,其阻尼性能Q⁻¹往往小于或仅处于10⁻³数量级^[1]。因而近年来各国都投入大量人力和财力 开展了航空用高强度高阻尼轻合金的研究^[2]。 采用各种增强手段的金属基复合阻尼材料 (MMC)是现阶段很有发展前景的材料^[3],它以强 度和阻尼两方面的补偿来同时赋予材料优良的力 学性能和阻尼性能。基于这一思想,采用快速凝 固/粉末冶金(RS/PM)工艺研制低密度高阻尼金 属/金属基复合材料,其目标是研制出集结构和功 能于一体的新型低密阻尼金属材料,用于航空领 域需要减振的场合。迄今已成功研制出 Al2F e2 Mc2Si/Al^[4,5],A2Fe2Mc2Si/Zn2Al^[5,6],A2Fe2Mc2 Si/Al/Zn2Al^[7]等一系列低密高阻尼金属/金属基 复合材料。本文通过对 A2Fe2Mc2Si/Zn2Al,Al2 Fe2Mc2Si/Al/Zn2Al 两种材料阻尼性能的测试,对 这类材料的阻尼性能和阻尼机制进行了讨论。

1 试验方法

试验用两种挤压态材料基体均为 AD7F e

收稿日期: 200221 226; 修订日期: 2003203219 114 M & 114 M & 114 Si (质量百分数, FM S0 714), 高温铝合金 (0.1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing House: All rights reserved. http://www.chki.ne

粉末。在FMS0714 合金粉中混合一定量的 A1 粉和Zn230% A1 粉, 筛分并选取粒径约为 40~70Lm的混合粉末, 经包套和除气, 最后将其挤压成棒材(表 1)。

表 1 两种材料的成分和挤压工艺^[6,7]

 Table 1
 Composition and extrusion processing of two kinds of materials

编号	成 分	挤压比	挤压温度/ e
1#	ALFQMQSi/ 15% Z12A1	17. 4 B1	400~ 480
2 [#]	A2F@M @Si/ 5% Zn2Al/ 4% Al	8.56B1	400~ 480

材料阻尼性能由动态力学热分析仪(DMTA, MK IV 型)采用三点弯曲法测试。试样阻尼性能 由 O⁻¹表征。

材料组织形貌在扫描电镜(JSM25800型)上 观察,并借助能谱仪进行微区成分分析。

2 结果与讨论

211 组织形貌

两种试样在扫描电镜下观察的组织形貌基本 相似。图 1 为 1[#]试样的组织形貌 SEM 照片。能 谱线分析(图 1 中直线为线分析区域)表明照片中 亮区主要成分为 Al, Fe, Mo, Si; 暗区主要含有 Zn, Al 以及少量 Fe, 因而断定照片中白色球状组 织即为基体 ADFe2Mo2Si(FMS0714)颗粒(文献 [4]表明 FMS0714 主要强化相为弥散分布的 Al₁₂ (Fe, Mo)₃Si 球状颗粒,粒径约为 50nm); 黑色区 域为 Zn2Al。挤压后 Zn2A1粉末颗粒发生严重变 形,且都嵌入基体 FMS0714 合金粉末颗粒之间的 间隙中,这可能是由于高温挤压时 Zn2A1颗粒强 度很低所致。此外可观察出 Zn2Al 与 FMS0714 合金颗粒的界面清晰、完整。文献[4,5]报道在界 面处观察到有大量位错的存在。



图 1 1[#] 试样组织 SEM 像 Figl 1 SEM micrograph of 1[#] sample

212 阻尼性能

图 2 为 1[#], 2[#] 两试样动态力学性能温度谱 的对比曲线。在 20~ 250e 的测试温度范围内, 试样 Q⁻¹值约处于(015~ 311) @10⁻²之间,这已 接近或超过高阻尼合金(Q⁻¹> 0101^[1])的水平。 随着测试温度的升高,试样阻尼性能均有明显上 升。复合有较多 Zn2A1 粉末且挤压比较大的 1[#] 试样阻尼性能要明显优于 2[#] 试样。此外,在 1[#] 试样的温度谱上还可观察到有 2 个台阶出现,分 别出现在 20~ 80 e 和 160~ 230 e 之间。相对 1[#] 试样, 2[#] 试样的 Q⁻¹值随测试温度升高有着较连 续的上升速率。



Figl 2 Q⁻¹ vs temperature spectrogram of two samples

213 阻尼机制

金属基复合阻尼材料的研制思路主要是借助 材料界面阻尼、位错阻尼或其他内禀阻尼机制,以 及高强度增强相的增强作用,以强度和阻尼两方 面的补偿来赋予材料优异的综合性能。

(1)界面阻尼对材料阻尼性能的影响

界面阻尼是由于在界面上不连贯的显微结构 的可动性及界面滑移所致。随着温度的升高,界 面原子扩散速率增大,同时也使界面的可动性提 高,故内耗值连续上升。图2所示2种试样的内 耗值均随着测试温度单调上升,这表明在 FMS0714系列阻尼材料的阻尼机制中,合金内部 界面上的非弹性驰豫内耗的影响随温度的升高逐 渐增强。

由试样成分可知,2种试样中,主要存在Al12 (Fe, Mo)₃Si/AAl 相界、Al 晶界和基体合金 FMS0714晶界以及粉末颗粒界面等;另外两种材 料中均含有Zn230%Al合金颗粒,Zn230%Al本身 即为一种复相型高阻尼合金,其高阻尼性主要来

© 1994-2010 China Academic Journal Electronic Publishing House. All nghts reserved. http://www.cnki.ne

间的相界阻尼^[8],这正是FMS0714系列复合阻 尼材料阻尼性能的主要来源之一^[5,6]。因此在这 2种合金中,复合Zn2Al合金高达15%(质量百分 数)的1[#]试样要明显优于仅复合Zn2Al合金5% 的2[#]试样。需要说明的是,1[#]试样高阻尼性的 获得是以牺牲其部分强度为代价的,文献[5]表 明,在ADF e2M e2Si/Zn2Al材料中,当Zn2Al复合 量达到10%时,材料室温时的拉伸强度、屈服强 度会分别由基体合金的585MPa、544MPa下降到 544MPa、451MPa、下降幅度分别为14%和17%。

另外从图 2 中可观察到大约在 100 e 以后, 两试样的内耗值上升幅度变得更为明显(尤其是 1# 试样), 这可能与这个温度状态下的晶界驰豫 内耗有关。晶界驰豫理论^[9]认为,具有粘滞性的 晶界内耗决定于晶界滑动的距离与滑动阻力二者 的乘积;在一个中等的临界温度 T 范围内,当滑 动距离和滑动阻力都不太小时,晶界内耗达到其 极大值,这个临界温度范围一般在 T = 014T m 左 右(T_m为材料熔点)。试样基体合金 Al2Fe2Mo2Si 和复合相 Al 熔点较高, 在本试验所测试温度范围 内,其晶界驰豫内耗不会明显表现出来;而另一复 合相 Zn230% Al 熔点为 440 e^[5],因而其晶界内 耗峰应该出现在176e 附近,这正是图2所示1[#] 试样内耗温度谱中上升速率明显增加的温度范 围。晶界内耗迄今尚无一个满意的定量理论。本 文基于 Wolfenden 的材料阻尼性能混合律^[10] (Rule of Mixture)对 1[#] 试样中晶界内耗进行了近 似的计算(如图3所示)。

$$Q^{-1} = E Q_i^{-1} V_i$$
 (1)

式中: Q⁻¹为复合材料阻尼性能; Qⁱ¹ 为组分的 阻尼能力; Vⁱ 为组分体积分数(Vⁱ 可由材料中各 组分的质量比和密度计算出, 1[#] 试样中 Vzzal为 011, V_{FMS0714}为 019)。图 3 中给出了 1[#] 试样中 组分 Zn2A1 晶界内耗温度谱^[11](曲线¹)(扭摆, IHz) 和基体合金 A2F 2Mo2Sⁱ 的内耗温度谱^[4] (曲线[°])(DMA, 28Hz), 图中计算值所对应的曲 线》即为基于 Wolfenden 混合律计算出的 1[#] 试 样晶界内耗的温度效应曲线。

从图 3 给出的 1[#] 试样的晶界内耗计算值(曲 线»)与阻尼性能实测值(曲线⁴)的对比可以看 出二者的趋势基本相似,均在 100e 左右以后时 内耗值上升幅度变得更为明显。这反映出随着温 度的升高,晶界及其它界面内耗对材料总体阻尼



¹ Zv2A1 晶界内耗温度曲线; ^o ADF & M & Si 内耗温度曲线; ^w 为¹ 和 ^o 基于 Wolf. 混合律计算所得试样晶界内耗近似曲 线; ¹/₄ 1[#] 试样实测总内耗温度曲线

图 3 1# 试样晶界内耗温度效应

Figl 3 The temperature effects of crystal grain boundary IF in 1[#] sample

性能的影响会更加显著。2[#]试样内耗值在全部 测试温度范围内有着相对连续的上升速率,这可 能是因为 2[#]试样界面上位错密度相对较低,其对 界面的钉扎效应较弱,因而在较低的温度下各种 界面的驰豫内耗已可相对明显体现出来。

(2) 位错阻尼对材料阻尼性能的影响

图2表明,在低温区,挤压比较大的1[#]的阻 尼性能明显高于小挤压比的2[#]试样,这应该与不 同挤压比引入的位错数量有关。位错对阻尼的贡 献被认为是振动诱发的位错线运动及其与钉扎点 交互作用所致,按 K2G2L 位错内耗理论^[12],在低 频范围(1kHz以下),由位错产生的阻尼可由下式 表征

 $Q^{-1} = C_1(Q^2/E) \exp(-C_2/E) + C_3Q^2/b^2$ (2) 式中: C₁, C₂和 C₃为物理常数; Q b²分别为位错 密度和柏氏矢量数量积; E₆和 f 分别为应变振幅 和频率。这表明位错阻尼与位错密度 Q成正比。 大挤压比带来的大加工形变量会在材料的内部和 界面(包括晶界、相界和颗粒间界)引入高密度位 错,这些位错在循环载荷作用下运动将成为一种 高内耗源。因而高挤压比的 1[#]试样因引入高密 度位错而在低温区(即界面阻尼尚不明显区)有着 比 2[#]试样更高的内耗。有意思的是, 1[#]试样的 挤压比约为 2[#]的 2 倍,而这个比例与它们在低温 区的内耗值比例比较接近(室温时 1[#]试样的 Q⁻¹约为 2[#]的 116 倍),这一点并非偶然,它表明 在低温区材料的内耗性能主要体现为位错阻尼。

前已提及,1[#]试样的内耗温度谱在低温区和 高温区出现2个台阶。在所研究的阻尼材料体系 中,内耗实际应为界面阻尼和位错阻尼的综合效。 应。图 4 中曲线 » 为 1[#] 试样阻尼性能实测曲线 扣除其晶界内耗计算值曲线(这里没有考虑其它 界面如粉末颗粒界面阻尼的影响)后得出的位错 内耗 Q^{a¹}近似曲线, Q^{a¹}曲线更能反映出位错 阻尼的温度效应。



 1[#] 试样实测内耗温度曲线; ° 计算所得 试样晶界内耗近似曲线; »为¹ 扣除。后所得的试样位错内耗近似曲线
 图 4 1[#] 试样位错阻尼温度效应曲线
 Figl 4 The temperature effects of dislocation damping in 1[#] sample

图 4 中 Q¹ 曲线 » 在低温区和高温区的 2 个台阶表现的十分明显,分别出现在 20~80 e 和 160~230 e 之间(两台阶分别标示为图 4 曲线» 的 a~ b 段和 c~ d 段)。张迎元等人^[13]在研究 位错对 SiC, 增强 6061A1 MMC 的阻尼特性的影 响时也观察到类似的现象,这可能是由于测试温 度升高的热激活作用使得位错与钉扎点间表现出 不同的相互作用机制引起的。K2G2L模型只考虑 不动钉扎点间的位错线作强迫振动的情形(即所 谓机械脱钉机制)^[14],实际上由于热激活原因,在 较低的频率下位错可脱拽或摆脱弱钉扎点缺陷产 生协同运动(即热助脱钉), Lucke^[12]和 Ogu2 tani^[15]等人都对此进行了进一步的处理。基于这 些工作[12~15],当把位错钉扎点粗略的区分为强 钉点(如沉淀粒子、位错网络节点等)和弱钉点(如 杂质原子、空位等)时,位错阻尼随温度升高的不 同作用机制可示意于图 5。



对于图4中位错阻尼的温度效应曲线»的 a~b, b~c和c~d 段, 图5给出了相应各段位错运 动机制随温度变化的示意图。在低温处(如图4曲 线 » 中 a ~ b 段, 位错运动机制对应于图 5 中 a~b),由于点缺陷钉扎,位错在振动应力作用下 只能作小面积的弓出运动,消耗能量较少,随温度 的升高,达到某一特定温度时(如图 4 曲线 » 中 点 b), 位错将拖拽钉扎点协同运动, 与此同时一 些较弱的钉扎点相继发生/雪崩式0脱钉(热助脱 钉),阻尼相应快速升高,这一过程对应于图4曲 线 » 的 b~c 段;温度继续升高,位错摆脱弱钉扎 点束缚,成为强钉扎点(如沉淀相粒子)钉扎下的 长位错,此时位错的状态类似于图4曲线 » 的状 态 a~ b. 所不同的是在振动应力下这些长位错在 强钉扎点间作更大范围的弓出运动,其运动消耗 能量出现在一个相对稳定的更高(相对状态 a ~ b) 的水平,因而内耗值出现第2个台阶,对应于 图4曲线》的c~d段。注意到2[#]试样并未表现 出明显的台阶效应,这很可能是因为在2# 试样中 低密度的位错阻尼在材料的整体内耗中仅占较小 的份额,尚不足以明显影响到试样整体内耗温度 谱的走势。

3 结 论

(1)FMS0714 系列高温阻尼材料具有良好的 阻尼性能,在 20~250 e 的温度范围内,试样 Q⁻¹ 值约处于(015~311) @10⁻²之间。

(2) 在复合有较多 Zn2Al 的 ADF e2Mo2Si/Zn2 Al 体系中, 因 Zn2Al 合金的高阻尼性, 同时较大 的挤压比也在材料中引入高密度位错, 因而其阻 尼性能要优于复合 Zn2Al 较少同时挤压比也相对 较小的试样。这表明引入更多的高阻尼相和位错 有助于提高复合阻尼材料的阻尼性能。

(3)金属基复合阻尼材料的内耗是界面阻尼 和位错阻尼综合效应的体现。低温时,位错阻尼 在材料的内耗性能中占据主导地位,随着温度的 升高,各种界面阻尼的作用增加,同时位错阻尼也 表现出不同的作用机制,二者共同决定着材料的 内耗特性。

致 谢

感谢北京航空航天大学材料学院的过梅丽教 授和北京航空材料研究院的李沛勇博士给予的指 导和支持。

参考文献

◎ Figh 4-2004 stration of dislocation damping mechanismetronic Publishing House. All Fights teserved. http:///www.cnki.net

第1期

料卷[M]. 北京: 机械工业出版社, 1996.

(The handbook of mechanical engineering editorial board. The handbook of mechanical engineering(The third version) the volume of engineering materials [M]. Beijing: China Ma2 chine Press, 1996.)

- [2] Vpdike C A, Bhagat R B. Development of damped metal ma2 trix composites for advanced structural applications [R]. AD2 A219864, 1986.
- [3] 张小农,吴人杰,张荻. 高阻尼金属基复合材料的发展途径
 [J]. 材料开发和应用, 1997, 12(1): 4548-4552.
 (Zhang X N, Wu R J, Zhang D. The development way of high damping metal matrix composite[J]. Development and Application of Materials. 1997, 12(1): 4548-4552.)
- [4] Dai S, Liu D, Wang T, et al. Damping behavior and prop2 erties of RS ADF&M&Si/Al alloys [J]. J Mater Sci, 1998, 33: 2227- 2231.
- [5] 李沛勇, 戴圣龙, 刘大博, 等. 低密阻尼金属/金属复合材料的组织与性能研究[J]. 材料工程, 1999(5):12-15.
 (Li P Y, Dai S L, Liu D B, et al. An investigation on m2 crostructure and properties of low density damping metal/metal composite materials[J]. Journal of Materials Enginee2 ing, 1999(5):12-15.)
- [6] Li P Y, Di S L, Chai S C, et al. High damping A2F@Mo2 Si Zf2Al compsites produced by RS P/M process[J]. Scripta Mater, 2000, 42: 955-959.
- [7] Li P Y, Dai S L, Yu H J, et al. Manufacturing of an AP 7F&1.4M&1.4Si/Zn2Al/Al damping composite by RS P/M process[M]. Japan: The Japan Institute of Metals, 2001.2317
 2320.
- [8] Sastry S, Krishna M, Uchil J. A study on damping be haviour of aluminite particulate reinforced ZA227 alloy metal matrix composites [J]. Journal of Alloy and Compounds, 2001, 314: 268- 273.
- [9] 葛庭燧. 晶界驰豫研究 50 年[J]. 物理, 1999, 28(9): 529-

540.

(Ge T S. Fifty2year study of boundary relaxation [J]. Physics, 1999, 28(9): 529-540.)

- [10] Wolfenden A, Wolla J M. Dynamic mechanical properties in MMC[M]. San Diego: Academic Press Inc, 1991. 287.
- [11] 陈秀梅. 共析成份 Zn2Al 合金的低频相变内耗的研究
 [D]. 北京: 中国科学院, 1996. 61.
 (Chen X M. The study of low frequency phase transformal tion internal friction of Zn2Al eutectoid alloy[D]. Beijing: Chinese Academy of Sciences, 1996. 61.)
 [12] Granato A, Lucke K. Theory of mechanical damping due to
- [12] Granato A, Lucke K. Theory of mechanical damping due to dislocation[J]. J Appl Phys, 1956, 27: 583-593.
- [13] 张迎元,乐永康,高灵清.喷射共沉积 SiCp 增强 6061A1 MMC 的阻尼特性及位错阻尼机制[J].中国有色金属学报,1999,9(1):91-96.
 (Zhang Y Y, Le Y K, Gao L Q. Damping characteristic and dislocation2induced damping mechanism of spray2 atomized and codeposited 6061Al/SiCp MMC[J]. The Chinese Journal of Non ferrous Metals, 1999, 9(1):91-96.)
- [14] 冯端. 金属物理学(第三卷)[M]. 北京:科学出版社, 1999. 131-160.

(Feng D. Metal physics (Vol. III) [M]. Beijing Science Press, 1999. 131-160.)

 [15] Ogurtani T O. Unified theory of dislocation damping with a special reference to poin2defect [J]. Phys Rev B, 1980, 21: 4373-4385.

作者简介:

- 余黎明(1975-) 男,北京航空航天大学材料学院博士生。
- 姚俊臣(1964-) 男,硕士,中航一集团高级工程师。
- 马 岳(1961-) 女,博士,北京航空航天大学材料学院副教授。

徐惠彬(1959-) 男,博士,北京航空航天大学材料学院教授,博 士生导师。

(责任编辑:蔡 斐)