# TiC - Ni 材料燃烧合成与致密化工艺参数的优化<sup>\*</sup>

# 张幸红 曲 伟 张学忠 赫晓东 韩杰才

文 摘 通过燃烧合成与致密化方法制备了 TiC - xNi 系金属陶瓷材料,通过实验优化了 Ti - C - xNi 体系燃烧合成与致密化过程中的工艺参数,最终确定了各体系燃烧合成时的最佳预制块相对密度为 56 % 左 右,预压力  $P_1$ 为 10 MPa;确定了致密化时的高压力  $P_2$ 为 160 MPa,高压保压时间  $t_2$ 为 20 s,并确定了各体系 的最佳加压时间  $t_1$ 。

关键词 燃烧合成,工艺参数,优化

# Optimization of Process Parameters During Ti-C-Ni Cermets Combustion Synthesis and Densifying

Zhang Xinghong Qu Wei Zhang Xuezhong He Xiaodong Han Jiecai ( Center for Composite Materials, Harbin Institute of Technology Harbin 150001 )

Abstract TiC-Ni composites have been prepared by combining forced compaction with self-propagating high temperature synthesis (SHS). The experimental results show that process parameters significantly influence the quality of TiC-Ni products by combustion synthesis. Optimal process parameters have been obtained for preparing TiC-Ni FCM and composites, including 56 % of preform density ,10 MPa of pre-pressure  $P_1$ , pressing time  $t_1$ , 160 MPa of high pressure  $P_2$  and 20 s of dwell time  $t_2$  at high pressure period.

Key words Combustion synthesis, Process parameters, Optimization

## 1 前言

SHS 法已生产了包括碳化物、氮化物、金属间化 合物、复合材料等在内的 500 种以上的材料<sup>[1]</sup>,但这 些材料几乎都是不致密的,如果在 SHS 反应过程中 施加一定的压力,一步实现材料的合成与致密化而 获取致密件,这不仅会拓宽 SHS 技术的实用化应 用,更主要的是能大大降低制备结构材料的成本。 因为用传统的方法对陶瓷或金属陶瓷的热等静压 (HIP)烧结等工艺进行致密化处理,既耗能又耗时, 需要付出昂贵的成本,因此发展 SHS 与致密化工艺 无疑会带来可观的经济效益。

本文通过实验研究了 TiC - Ni 材料 SHS 与致密

化工艺的最佳工艺规范,成功地制备了致密的、组织 均匀的 TiC- xNi 金属陶瓷材料。

#### 2 实验

首先将 Ti 粉、碳黑和 Ni 粉按 Ti/C 原子比为 1 的比例配制了不同 Ni 含量的混合料,在不锈钢球磨 罐中干混 24 h。混合后将粉末放入水循环干燥箱 中,温度在 < 90 下真空干燥 24 h。分别取各混料 250 g 放入 70 mm ×70 mm 的钢模中,冷压成型得到 预制块,将预制坯放入自蔓延高温燃烧合成结合准 热等压静反应器装置中<sup>[2]</sup>,首先预加一定的压力  $P_1$ ,通过加热电阻丝激发混合粉的自蔓延燃烧,经 过  $t_1$ 秒燃烧结束后,当反应物仍处于红热软化时,

宇航材料工艺 2000 年 第3期

收稿日期:1999-08-23

<sup>\*</sup>国防科工委重点预研项目 1.2.4.3.2/ A966 000 --23

张幸红,1972年出生,博士,主要从事梯度功能材料和 SHS 的研究工作

迅速施加高压压力 P2,并保压一段时间 t2,反应产物取出后迅速埋入砂中慢速冷却。SHS 与同时致密 化工艺过程如图 1 所示。







3 结果与分析

## 3.1 预制块相对密度的确定

预制块的相对密度直接关系到反应物颗粒之间 的接触面积和热迁移反应区的热传导,它对燃烧合 成反应的影响是两方面的。密度低就意味着反应物 之间的接触面积小,导致燃烧温度和速度较低。增 加密度意味着反应物颗粒之间的接触面积增加,势 必会提高燃烧温度和速度,当密度增加到一定值时, 反应物燃烧波的热迁移速度加快,燃烧波前沿的热 量迅速并大量地传到预热区和未反应区,这势必会 降低燃烧波传播的速度和温度,当热传导速率达到 一定值时甚至会使燃烧波熄灭<sup>[3]</sup>,因此存在一个最 佳的预制块相对密度。以TiC - 30Ni 为例,通过测试 预制块在不同相对密度下燃烧速度的变化,可以确 定其最佳的相对密度为 56 %左右,如图 2 所示。



其对应的制备预制块的轴向压力为 16 MPa,同 样方法,可以确定其它反应物的最佳相对密度,由于 它们几乎都在 56 %左右,而且相差不大,因此,在制 备预制块时,轴向压力都取 16 MPa。

# 3.2 预压力 P1 的确定

由于反应物在反应过程中有大量的挥发性物质 产生,反应物体积大量地膨胀,为了限制这种膨胀, 增加一个预压力是很有必要的,但是这个压力不能 超过制备预制块时的压力,否则反应时反应物的相 对密度就不是最佳的相对密度了,通过实验发现只 需 10 MPa 的压力就能限制反应物的膨胀,因此确定 预压力 *P*<sub>1</sub> 为 10 MPa。

# 3.3 加压时间 t1 的确定

加压时间 t<sub>1</sub> 的确定是保证产物质量的关键之 一.过早或过迟施加压力均不利于材料的密实化。 直接燃烧合成的产物是疏松多孔的,其孔隙重要来 源之一就是原始压坯吸附气体和杂质分解所产生气 体的挥发。J.B. Holt<sup>[4]</sup>的研究结果表明,在 Ti - C-Ni 系 SHS 过程中.其燃烧逸出气体的成分为 HoO、 H<sub>2</sub>、CO、O<sub>2</sub>、CO<sub>2</sub>及碳氢化合物等。其中 H<sub>2</sub>和 O<sub>2</sub>分 别来自干钛粉中残留的 TiHe 和 TiOo 杂质的分解 .而  $CO_{CO_2}$  及碳氢化合物可能来自于 C 与  $O_2$  发生的化 学反应。 合成反应发生后, 坯体内这些气体骤然膨 胀并排放,由于液相的包裹,气体排放不畅,它必然 冲破液相的包裹形成气体通道。过早施加压力,将 会堵塞气体通道,残余的气体来不及完全排出。合 成产物冷却后,残留的气体被密封在合成产物中形 成孔洞,另外受反应结构动力学(包括颗粒尺寸和形 状参数)的影响,燃烧波过后的局部区域有可能出现 "后烧'现象<sup>[5]</sup>,在燃烧波通过整个预制块后立即施 加压力,由"后烧"产生的少量气体很难得到排放。 而反应产物温度均匀化需要一定的时间才能达到, 因此反应完毕后必需留出一定的间隙时间。还有为 了确保反应产物质量的均匀性,需要保证反应产物 温度的均匀性。SHS 反应完成后,随着延迟时间的 增加,一方面气体逐渐得到排放,另一方面,试样温 度迅速下降,产物硬度提高,由韧性转化成脆性,容 易断裂。只有当大部分气体已排出而压坯仍保持较 高温度(即仍处于脆性转变点以上温度点)时对其施 加压力,便可使之达到致密化。因此,加压时间的控 制就显得尤为重要。

39

图 3 为反应时间与温度关系示意图。当 t = 0时,预制块开始燃烧,随着燃烧过程的进行,温度迅速升高,当反应结束时达到最高值  $T_c$ ,而后,随着热量散失,试样温度随着时间延长而逐渐降低。试样 所达到的最高温度对应的时间为  $t_c$ ,称之为燃烧终了时间。当  $0 < t < t_c$ 的区域称为燃烧区,由于反应过程中气体的逸出对产物的质量有重要影响,因此必须留出足够的时间使压坯中气体基本得到清除。 气体排出结束时间为  $t_g$ ,称为气体逸出终了时间。 对应于  $t_c < t < t_g$ 的区域称为气体排出区,最迟加压时间  $t_p$ 为达到韧脆转变温度点( $T_p$ ,也称之为最低可压制温度)所对应的时间。只有在加压时间  $t_1 < t_p$ 的时间里加压才可能使材料达到致密。对应与 $t_g < t_1 < t_p$ 的区域则称之为可压制区域。





根据实际测量得到的材料体系的燃烧速率估算 预制块的燃烧合成加压时间 t<sub>1</sub>,并变动 t<sub>1</sub>,研究了 t<sub>1</sub> 对材料质量和孔隙率的影响,从而确定最佳的 t<sub>1</sub> 参 数<sup>[2]</sup>。

以 TiC - 10Ni 为例,估算其燃烧时间为 6 s,然后 再选择其他两个时间点  $t_1 = 4$  s和 t = 9 s进行实验, 得到的产物进行表观质量观察和相对密度的比较, 当  $t_1 = 4$  s时可以从表观上明显看出产物沿高度方 向出现分层现象,在  $t_1 = 10$  s时,产物冷却后分裂成 几块,而在  $t_1 = 6$  s时,产物相对密度最高(如图 4 所 示),而且产物表面平整,质量较好,所以,选择  $t_1 = 6$ s,同样方法可以选择其他成分材料的时间参数  $t_1$ , 如表 1 所示。

#### 表1 燃烧时间 t1 的优化结果

Tab. 1 Optimal results of combustion time t<sub>1</sub>



#### 3.4 高压压力 P2 的确定

除加压时间对产物致密化起到重要影响之外, 高压压力的大小也是材料致密化的非常关键的因素。图 5 反应了不同高压压力  $P_2$  对 TiC - 30Ni 材 料致密性的影响,可以看出,随着高压压力的增加, 产物的相对密实度增加,当  $P_2 = 160$  MPa 时材料相 对密实度达到 96.22 %,继续增加压力有望使产物 达到完全致密化。就实验条件而言,确定 TiC - 30Ni 的  $P_2 = 160$  MPa。同样方法,确定其他成分材料的  $P_2 = 160$  MPa。



图 5 高压压力 P<sub>2</sub> 对产物(TiC - 30Ni)密实度的影响 Fig. 5 Influence of high press P<sub>2</sub> on relative density of TiC-30Ni

#### 宇航材料工艺 2000 年 第3期

**—** 40

\_

# 3.5 高压保压时间 t2 的确定

材料在高温高压下的致密化需要一个过程,因此,要想获得致密化的材料工艺参数  $t_2$ 的选择也是 很重要的。图 6 反应了不同高温保压时间  $t_2$  对 TiC - 30Ni 材料密实度的影响,当  $t_2 = 20$  s 时密实度达 到最高,当  $t_2$ 继续增加时,因为产物中的液相已经 凝固,包覆在固相颗粒周围,形成稳定的骨架结构, 致密性不再提高,用同样方法确定其他成分材料的  $t_2 = 20$  s。





4 结论

致密化工艺参数显著影响燃烧合成产物 TiC -Ni 材料的质量。通过实验优化了 Ti - C - Ni 系 SHS/ HIP 工艺,确定了各体系的最佳预制块相对密 度为 56 %左右;预压 *P*<sub>1</sub> 为 10 MPa;高压压力 *P*<sub>2</sub> 为 160 MPa;高压保压时间为 20 s。并确定了各体系的 最佳加压时间 *t*<sub>1</sub>。

### 参考文献

1 John J M, Feng H J. Combustion synthesis of advanced materials: part I. reaction parameters. Progress in Materials Science. 1995;39(2):243 ~ 273

2 张幸红. 自蔓延高温燃烧合成 TiC - Ni 梯度功能材 料的研究. 哈尔滨工业大学博士学位论文,1999:26,37

3 Lasalvia J C ,Meyers M A. Microstructure , properties , and mechanisms of TiC - Mo - Ni cermets produced by SHS. Inter. J. SHS. ,1995; $4(1):43 \sim 57$ 

4 Holt J B ,Munir Z A. Combustion synthesis of titanium carbide : theory and experiment. J. Mater. Sci. ,1986;21(3):251 ~ 259

5 Dunmed S D, Munir Z A. Temperature profile analysis in combustion synthesis: 1. theory and background. J. Am. Ceram. Soc. ,1992;75(1):175

(上接第 19 页)

了这种材料预成形件的表面结构。在与实际情况差 别不大的假设下,用矢量方法导出了纱线的表面段 轴线、表面段与内部段的接触线以及表面段与内部 段在它们圆柱面接触处相互作用力方向的解析表达 式,进而获得下述较重要结果。

(2)表面段和内部段的接触线是短半轴为1、长 半轴为√3的椭圆弧,它在内部纱段的横截面上的投 影所对中心角为60°,它所在的平面和表面段轴线所 在平面成19.5°。

宇航材料工艺 2000 年 第3期

(3)提出了由表面纱段的倾斜角推算纱线内部 编织角应注意的一个问题。

(4)给出了有限元计算所需的织物表面结构几 何参数值。

作者曾用圆截面绳按四步11法制作了挤塞状态的三维四向矩形类编织物。将本文工作和这些实物对比,发现符合得好或较好,因而本文所得结果可 在该材料的力学分析中应用和作为划分织物结构单 胞的依据。

#### 参考文献

1 Wang Your Qi ,Wang A S D. Microstructure/ property relationships in three-dimensionally braided fiber composities. Composities Science and Technology ,1995; 53:213 ~ 222

2 Li W, Hammad M, El-Shiekh A. Structural analysis of 3-D braided preforms for composites, Part I: the four-step preforms. J. Text. Inst., 1990;81(4):491

1