热力涡轮机械

文章编号:1001-2060(2010)01-0008-04

微型燃气轮机燃油 燃烧室燃烧特性的模化试验研究

汪凤山, 孔文俊, 王宝瑞, 艾育华

(中国科学院工程热物理研究所,北京 100190)

摘 要:基于模化试验方法,对设计的 100 W 级微型燃气轮 机燃油燃烧室在额定工况下的性能以及在保持微型燃气轮 机燃烧室出口排气温度不变的情况下,改变进口空气温度对 燃烧室燃烧特性的影响进行了研究。结果表明,燃烧室燃烧 效率达到 99%以上,总压恢复系数达到 94 5%,出口温度最 大不均匀度低于 20%, NOx排放指标低于 9 8% K\$ 火焰筒壁 面温度分布均匀。此外,随着燃烧室进口 温度的升高,燃烧 效率增大,出口温度最大不均匀度减少, CO和 UHC的排放 指标明显降低,但总压恢复系数有所降低, NOx排放指标有 所升高。

关键词:微型燃气轮机;燃烧室;进口温度;燃烧特性;污 染物排放

中图分类号: TK473 文献标识码: A

引 言

燃烧室是微型燃气轮机的核心部件之一。近年 来,随着微型燃气轮机技术的发展,国内外对其进行 了大量的研究^[1~2],低排放技术(尤其是低 NOx)是 微型燃气轮机燃烧室的重要方向之一^[3~4]。微型燃 气轮机通常采用回热循环,利用透平出口排气预热 燃烧室进口空气,工况的改变以及回热器性能的改 变均会影响到燃烧室的进口空气温度,从而改变燃 烧室的燃烧特性。本研究概述了 100 ^{[WV}级微型燃 气轮机燃油燃烧室的设计方法,给出了额定工况下 的性能试验结果,同时,研究了在保持燃烧室排气平 均温度不变的条件下,进口温度的改变对燃烧室燃 烧特性的影响。

1 燃烧室设计概述

根据总体要求,额定工况下,所设计的燃烧室进

收稿日期: 2009-01-17, 修订日期: 2009-06-01

基金项目: 国家 863 能源领域专项基金资助项目(2002AA503020 2004 AA503020 2007 AA050501)

作者简介:汪凤山(1981-),男,河南潢川人,中国科学院工程热物理研究所博士研究生.

口温度为 600 ℃,进口总压为 375 kP3燃烧室出口 平均温度为 900 ℃。按照低 NOx设计原则,总体过 量空气系数为 4.95,总压恢复系数、燃烧效率以及 出口温度最大不均匀度的设计目标分别为不低于 95%、不低于 99%和不高于 35%;火焰筒壁面最高 温度不高于 850 ℃。燃烧室采用单管结构,以轻柴 油作为燃料,具体结构如图 1所示。燃油雾化喷嘴 采用混合式气动雾化喷嘴,具体结构与性能参见文 献[5~6],该喷嘴可在较大流量范围内保持良好的 雾化性能。



图 1 燃烧室结构示意图

根据计算得到燃烧室进口空气流量为 0 998 ^{kg}/;燃烧室热容强度为 118 W/(m³。 Pa);燃烧室 总压恢复系数为 95%;燃烧室外套内径为 192 mm, 火焰筒外径为 165 mm,火焰筒长度为 473 mm。

2 试验装置与方法

2.1 试验装置与设备

图 2为试验测量系统示意图。试验系统气源由 罗茨鼓风机提供,进口空气经稳压罐后被电加热器 加热到合适温度后进入燃烧室,燃油由油泵加压,并 通过调节阀得到所需的流量后,由气动雾化喷嘴进 行燃油雾化。燃烧室出口排气经水冷套管冷却后排 入大气。



图 2 试验装置系统图

试验系统的压力和温度测量通过传感器将所有 压力测量模拟信号转换成数字信号后接入计算机数 据采集系统。其中,燃烧室出口压力和温度分布分 别由自制的测量耙子得到,在同一截面上沿径向与 轴向均匀布置 12个传感器,试验系统中进出口温度 均由 K分度铠装热电偶测量得到。燃烧室火焰筒 壁面温度采用示温漆显示法测量。燃烧室出口烟气 成分由德国 TESIO公司生产的 Testo 350 烟气分析 仪进行分析得到。

2.2 模化试验方法

燃烧室试验在常压下进行,参考文献[7],采用 等容积流率模化试验方法对燃烧室性能进行研究。 在试验过程中,采用全尺寸燃烧室作为试验件,燃料 (轻质柴油)和氧化剂(空气)均与设计工质相同,并 保证燃烧室进出口温度和容积流量与设计值相同, 得到燃烧室试验工况参数如表1所示。

衣」	燃烧至侯化瓜验参数

	模化试验	额定工况
燃烧室进口总压 P ₃ * / kPa	110	375
空气流量 m _{a;r} /㎏。 s ⁻¹	0 293	0 998
燃料流量 m _{fuel} /kg h ⁻¹	9 68	33
进口总温 T ₃ /℃	600	600
出口总温 T4 /℃	900	900
喷嘴雾粒索泰尔平均直径 SMD/µm	35	33

燃烧效率采用燃气分析方法,根据燃烧室出口燃 烧产物中 CO以及 UHC的排放指标得到^[8],计算公 式参见文献[9];燃烧室总压恢复系数和燃烧室出口 温度最大不均匀度根据文献[10]中公式计算得到。

3 结果与讨论

3.1 燃烧室额定工况试验

由试验得到: 燃烧室在额定工况下燃烧效率达 到 99.5%,总压恢复系数为 94.5%, NO x排放指标 为 8.21 g/kg CO排放指标为 1.6 g/kg UHC排放指 标为 3.88 g/kg 燃烧室出口温度分布试验结果如 图 3所示, 燃烧室出口温度最大不均匀度 θ= 18.1%,优于设计值。取火焰筒头部喷嘴出口处为 轴向原点,点火电嘴安装面为周向零点,将火焰筒壁 面沿周向取 4个方向,轴向取 10个间距,均匀分布, 得到火焰筒壁面最高温度约为 840 ℃,比设计要求 值稍低,极值区域位于火焰筒补燃孔附近。火焰筒 壁面温差约为 50 ℃,壁面温度分布较为均匀。



图 3 额定工况下燃烧室出口温度分布



图 4 额定工况下火焰筒壁面温度分布

可见,设计燃烧室除总压恢复系数稍低外,燃烧 效率、出口温度分布品质以及火焰筒壁面温度均达 到了设计目标。总压恢复系数稍低是因为燃烧室采 用逆向进气和径向涡流器,导致气流在燃烧室套管 内流阻增大所致。

3.2 改变进口空气温度对燃烧室性能的影响

保持燃烧室空气流量不变,选取 5个不同进口 温度,即 180、300、400、500以及 600 ℃。通过调整 燃料流量,燃烧室出口平均温度基本保持在 760 ℃ 左右,并保持喷嘴平均雾化粒度即雾化角不变。得 到燃烧室性能随进口温度变化结果如图 5~图 7所



° 10°



随燃烧室进口 温度变化

从图 5可以看出,随着燃烧室进口温度的升高, 燃烧效率不断升高;从图 6可以看出,总压恢复系数 和出口温度最大不均匀度随着燃烧室进口温度的升 高逐渐降低;污染物排放特性如图 7所示。随着燃 烧室进口温度的提高, CO和 UHC的排放指标明显 降低,而 NO 排放指标却有所升高。

燃烧室进口温度的升高,提高了燃烧室的参考 速度,加快了燃油雾粒的蒸发以及与来流空气的混 合过程,更有利于燃料在燃烧室内的燃尽,从而提高 燃烧室的燃烧效率。同时由于燃烧室温升逐渐减 小, 燃烧室出口温度分布品质也得以改善。但是由 于燃烧室参考速度的增加, 增加流动阻力, 导致总压 恢复系数降低。另外, 燃气轮机燃烧室中生成 NO_x 的主要成分为 NQ 其生成与火焰温度呈指数关 系^[11], 提高进口温度会导致燃烧室内火焰峰值温度 的升高, 从而导致 NO_x生成量的增加。

对于常规的微型燃气轮机燃油燃烧室,提高进口温度虽然能改善部分性能指标,如燃烧效率、出口温度分布品质以及降低 CO和 UHC的排放指标等, 但也会带来燃烧室总压恢复系数降低以及 NOx排放指标增加等不利影响。在本设计中,尽管对喷嘴进行了特殊处理,提高了燃油雾化质量,降低了污染物排放,但其本质还是基于常规的燃油燃烧室的设计思路,所以进一步降低 NOx排放的潜力是有限的。因此,未来的工作是研究极低 NOx排放的燃油 燃烧室设计技术,如采用 LD 或者 LPP设计技术等,进一步降低微型燃气轮机燃油燃烧室的污染物 排放。

4 结 论

此外,还研究了进口温度的改变对燃烧室燃烧 特性的影响。试验结果表明,随着燃烧室进口温度 的升高,燃烧效率增大,出口温度最大不均匀度减 少,温度分布更均匀,CO和 UHC的排放指标明显降 低;但随着进口温度的增加,总压恢复系数有所降 低,NO x排放有所升高。

致谢:高丽君、吴文东研究员,劳世奇工程师,张培元 高级工程师参加了试验工作,特此感谢。

参考文献:

- [1] 翁一武,苏 民 翁史烈.先进微型燃气轮机的特点与应用 前景[].热能动力工程,2003 18(2):111-116
- [3] FURUHATA T, AMANO Ş YOTOR YAMA K, et al. Develop-

ment of can type $low NO_X$ combustor formic to gas turbine (fundamental characteristics in a primary combustion zone with upward swirt) [J. Fuel 2007, 86(15); 2463-2474

- [4] LEDIKE Q SCHUIZ A Development of a new lean huming combustorwith fuel fith evaporation for a micro gas turbine[].
 Experimental Thermal and Fluid Science 2003 27(4): 363-369
- [5] 孔文俊, 汪凤山, 王宝瑞, 等. 一种微型燃气轮机燃烧室喷嘴
 [¹]. 中国: 200610165542 2008
- [6] 汪凤山, 孔文俊, 王宝瑞, 等. 进口温度对微燃机燃烧室燃烧特
 性的影响分析[J]. 工程热物理学报, 2007, 28(2), 331-334
- [7] 焦树建.原型燃烧室的低压模拟试验[].燃气轮机技术, 1995 8(4): 36-43

- [8] 刘高恩,王华芳,吕 品,等.飞机发动机排气污染物的测量
 [1].航空动力学报,2003 18(3),348-352
- [9] SUZUKIY SATOH T Combustion test results of an uncooled combustorwith ceram ic matrix composite liner J. Journal of Engineering for Gas Turbines and Power 2003, 125(1): 28-33.
- [10] 焦树建.燃气轮机燃烧室[M].北京.机械工业出版社, 1983.
- [11] MILER JA BOWMAN CT Mechanism and modeling of Ni togen Chemistry in combustion [J]. Progress in Energy and Combustion Science 1989, 15 (4): 287-338.

(本文责任编辑 何静芳)

新技术、新设计

水力蒸汽轮机在供暖锅炉房内的热力试验

《Теплоэнер етика》 2009年4月号提出了利用网路水的低位热量来生产电能的设想,实现这个设想能减少从区域电网购买电力的费用,并保证锅炉房的独立性。

水力蒸汽轮机由具有 6 个喷嘴的工作轮组成。工质是从热水锅炉 后面抽取的锅炉房网 路水,水温为 90 ~120 ℃。工质水沿进水管供到工作轮的中心,然 后沿 6 个直径为 20 mm的槽流到 布置在工作轮周边的工作喷嘴。

阐述了功率为 10 WW的反冲式水力蒸汽轮机和安装在供暖锅炉房的试验台的结构,提供了这种水力蒸 汽轮机试验的结果;规划了水力蒸汽轮机改进的途径,列出了功率为 300 WW的水力蒸汽轮机的设计指标。

水力蒸汽轮机在供暖锅炉房内的试验证明了它的工作能力、可靠性和运行简单。在能够有效利用供暖 系统内废水热量的条件下, 配置这种水力蒸汽轮机是合理的。

考虑到有关工作喷嘴效果以及液相与汽相速度差的试验数据,制定的计算方法能够精确地确定水力蒸 汽轮机在额定工况和变工况时的运行特性。

下面列出功率为 300 W的水力蒸汽轮机的技术特性:

水温:工作水 120 ℃, 冷却水 50 ℃;

压力:工作水 300 kPa 冷凝器内 20 kPa

流量:工作水 48.5 kg/,s冷却的网路水 242.2 kg/;s

转子的转速: 3 000 r/m ip

工作轮直径 (按喷嘴中心线): 485 mm;

装置的质量 (不包括发电机): 1 460 kg

(吉桂明 摘译)

TT = -65 型 —新研制的发电用燃气轮机 = New ly-developed TT = -65 Type Power_generation G as Turbin [刊, 汉] / JIGuiming WU Q ong WANG Chong (Harbin No 703 Research Institute Harbin China Post Code 150036), GAO Yu xiang (Harbin Electric Power Vocational Technical College Harbin China Post Code 150030) // Journal of Engineering for Themal Energy & Power - 2010 25(1). -1 ~7

An overview was given of the development process and design philosophy of a newly-developed TP - 65 type power generation gas turbine including the choice of the parameters for the thermodynamic system, design and features of the three major components compressor combustor and turbine models and test righters for the main components possibility of their applications as well as further upgrading approaches. By making use of the currently available a chievements and employing a plotting mode at a proportional range a full scale simulation design was adopted for the compressor. According to DLN (div low NO_X) or DLE (dry low emissions) theory and by meeting various conditions for achieving low-emission combustion of the fuel design was a low emission annular combustor. Through a comparison of various versions, the four stage turbine design was finalized. Apart from the rotating blades in stage No.4, all the turbine blades were cooled. The TTP 65 type gas turbine is regarded as a medium power one meeting moderne Proclass technical level and can be used for both simple cycle gas turbine power plants and gas turbine based steam gas combined ones, applicable for not on V basic load operation but also semi peak and peak load one K ey words, gas turbine power generation, the modynamic system, compressor combustion chamber, blade

微型燃气轮机燃油燃烧室燃烧特性的模化试验研究 = Experimental Study of the Modeling of the Combustion Characteristics of a Micro Gas Turbine O il fired Combuston 刊,汉] / WANG Feng shan, KONG Wenjun, WANG Bao ni, et al (Engineering Thermophysics Research Institute Chinese Academy of Sciences Beijing China PostCode 100190)// Journal of Engineering for Thermal Energy & Power - 2010 25(1). -8~11

On the basis of modeling test methods a study was conducted of the performance of a_{100} kW classmicro gas tur bine oil fired combustor at the rated operating condition. Also the influence of the injet air temperature change on the combustion characteristics of the combustor was studied under the condition of maintaining its outlet exhaust temperature unchanged. It has been found that the combustion efficiency of the combustor can reach more than 99%, and the total pressure recovery coefficient will amount to 94.5% with the maximal unevenness of the outlet temperature being less than 20% and NOx emission index being belows g/kg. The burner liner wall surface temperature will assume a uniform distribution. In addition with an increase of the injet temperature of the combustor and enhancement of the combustion efficiency the maximal outlet temperature non-uniform it will decrease and the emission indexes of CO and UHC (unburned hydrogen carbon), conspicuously drop. The total pressure recovery coefficient, however, will somewhat decrease and the NO_x emission index, somehow increase K ey words micro gas turb ne combustor in let temperature combustion characteristics pollutant emissions

湍流燃烧模型在燃气轮机燃烧室模拟中的运用与对比 = App lication and Contrast of Turbulent flow Combustion M odels for Sinulating a Gas Turbine Combustor[刊,汉]/ZHENG Hong tao MU Yong LI Zhiming et al College of Power and Energy Engineering Harbin Engineering University Harbin, China PostCode 150001)// Journal of Engineering for Thermal Energy & Power - 2010 25(1). -12~16

By using commercial software Fluent numerically simulated was the C_{16} H_{29} non premixed combustion flow field of a gas turb ine combustor. At the rated operating condition of the combustor a contrast numerical analysis was conducted of the above flow field by adopting the worstep reaction process and five step one of a simple probability density function (HDF) model eddy dissipation (ED) model and eddy dissipation concept (EDC) model respectively. In the meanting, the Thermal and Prompt NO_X emission performance of the combustor was also investigated. Through a comparison, it has been found that the temperature in the combustor zone resulting from an endothermic reaction.