

文章编号:1000-6893(2009)06-1119-07

# 高效率模块化航空静止变流器的研制

张方华, 龚春英

(南京航空航天大学 自动化学院, 江苏南京 210016)

## High Efficiency Modular Aeronautic Static Inverter

Zhang Fanghua, Gong Chunying

(College of Automation Engineering, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China)

**摘要:** 基于通用化、系列化和模块化的研制思想,致力于研究提高航空静止变流器(ASI)的变换效率、减轻系统重量、提高可靠性和维护性等核心技术问题。从总体研制方案、核心技术和系列化基础模块3个层面出发,采用功率扩展性能好、变换效率高、可靠性高的推挽正激电路和双降压式逆变器研制了DC-DC变换模块、DC-AC变换模块等单元模块,组合成4种航空静止变流器基础模块。研制的系列化基础模块,整机变换效率均比国外同类产品提高4.5%以上,并且在体积、重量、可靠性和可维护性等方面均具有明显优势。

**关键词:** 逆变器; 标准化; 模块化; 推挽正激变换器; 双降压式逆变器

**中图分类号:** TM464; V242    **文献标识码:** A

**Abstract:** One main trend in the development of aeronautic static inverter (ASI) is its modularization, generalization, and standardization. This article made a study on achieving higher efficiency, lighter system weight, higher reliability, and maintainability of ASI. Because of their good power expansibility and high efficiency and reliability, the push-pull forward converter and dual buck inverter are selected as the main topology to develop the DC-DC converter module and the DC-AC inverter module, and four ASI basal modules are combined by them. The four ASI modules have improved the efficiency by 4.5% as compared with similar products manufactured at home and abroad, and have obvious advantages in terms of weight, volume, reliability, and maintainability.

**Key words:** electric inverter; standardization; modularization; push-pull forward; dual buck inverter

在机载二次电源研制中贯彻通用化、系列化和模块化思想,开展高性能航空静止变流器(Aeronautic Static Inverter, ASI)基础模块的研制是重要的研究方向。ASI是重要的机载机电设备,相对于包含旋转部件的旋转变流机而言,可靠性大幅度提高;并且由于其隔离变压器和滤波器均工作在高频状态,重量也大幅度减轻。至20世纪90年代末,国外著名ASI厂家(如AII, KGS electronics等)均已形成系列化产品,为生产、使用和维护提供了很大的方便。而国内ASI种类少,多根据具体飞机型号研制,研发周期长、费用高、维护性差,距离标准化要求有很大差距。为全面提高ASI的可靠性、维修性和电气性能,替代现役飞机中可靠性低的旋转变流机和技术水平较低的ASI,形成可选型号的货架产品,并实现相对主机需求的超前发展,降低产品的寿命周期费用,开

展27V低压直流输入的高性能基础模块的研制工作,具有重要意义。而为了适应我国新型飞机发展的需要,开展270V高压直流输入的高性能基础模块的预先研究工作,也具有重要意义。

电气性能、体积和重量是ASI的重要性能指标。提高整机变换效率可以减少系统散热量,进而减小体积和散热器重量;并可减小元器件热应力和疲劳强度,提高系统可靠性。因此整机变换效率是ASI的核心电气性能指标。

开展不同功率等级ASI的基础模块的研究,提出适用的电路拓扑和控制方法,研制可靠性高、维修性好、电气性能优异、小型轻量化和系列化的ASI基础模块,是我国飞机二次电源研究的重要方向。

## 1 模块化静止变流器的总体研制思路

基于通用化、系列化和模块化的研制思想,从提高机载二次电源的可靠性、维修性和综合电气性能等角度出发,研制高电气性能、高可靠的

收稿日期: 2008-04-28; 修订日期: 2008-09-05

基金项目: 航空科学基金(505052006)

通讯作者: 张方华 E-mail: zhangfh@nuaa.edu.cn

ASI 基础模块。

### (1) 提高 ASI 可靠性

可靠性是机载设备的首要要求。机载二次电源的可靠性与主电路拓扑、系统变换效率及冷却方式等密切相关。首先,从电路拓扑角度看,欲提高系统可靠性,应尽量避免选用存在桥臂开关管直通缺陷的桥式逆变电路,并且应考虑选用开关器件少的电路拓扑。其次,应研究提高系统变换效率的核心技术,以减小系统的热应力,使模块内部元器件疲劳强度减轻,这样就从源头上提高了系统可靠性;并为采用不存在风机等旋转部件的自然冷却方式创造了条件。因此,选取合适的主电路拓扑并研究提高系统变换效率是提高 ASI 可靠性的关键。

### (2) 提高 ASI 维修性

ASI 的维修性是一项与产品的寿命周期费用密切相关的综合指标。标准化是提高机载二次电源的维修性的重要思路。本文在系列化基础模块的研制过程中遵循的思路为:①研制具有通用性的 DC-DC 变换模块和 DC-AC 变换模块,组合构成各个基础模块。②由基础模块,通过串联、并联技术可方便地进行功率容量的扩展。③在 DC-DC 变换模块和 DC-AC 变换模块的模块内部,其

机内电源、控制电路、保护电路和驱动电路等单元也具有通用性。

通用化模块组合的思想有助于降低研制成本、缩短研制周期,并且可将某些现有模块技术应用于未来机载二次电源产品的研发<sup>[1]</sup>。另外组合式的结构也为机务维护提供了便利。

### (3) 提高 ASI 的综合电气性能

优异的综合电气性能是系列化 ASI 基础模块的核心技术要求。需要从主电路拓扑、控制方案、机械和散热设计以及参数优化等诸方面通盘考虑。

## 2 模块化静止变流器的构成与工作原理

### 2.1 27 V 直流输入单相 ASI 的构成与工作原理

#### (1) 系统构成

本系统的功能是将 27 V 直流输入,转换成 115 V/400 Hz 单相交流电,输出功率分为 500 VA 和 1 000 VA 两种规格,结构框图如图 1 所示。主电路由 DC-DC 变换和 DC-AC 变换两部分构成,另有控制电路、机内电源、驱动电路和保护电路。各部分分别构成相对独立的模块形式,体现了系列化和模块化(组合化)的研究思路。

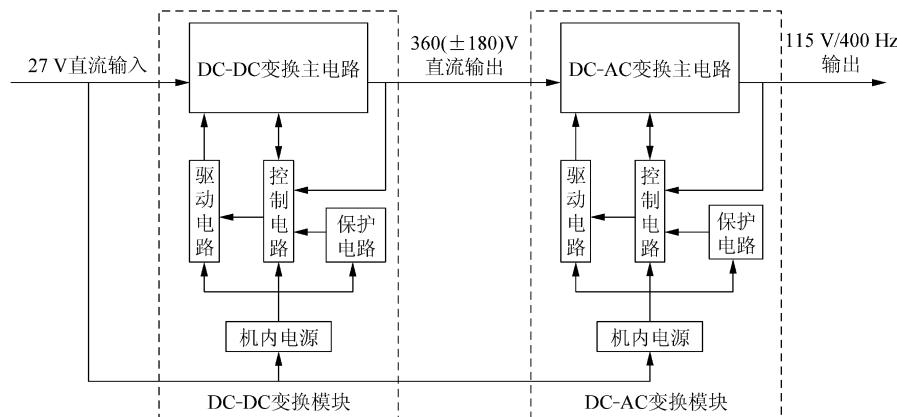


图 1 500 VA/1 000 VA 静止变流器框图

Fig. 1 Schematic diagram of 500 VA/1 000 VA ASI

### (2) DC-DC 单元模块的工作原理

DC-DC 变换模块将 27 V 直流变换为 ±180 V 直流输出。由推挽正激变换器主电路、电压电流双闭环控制电路、驱动电路、机内电源和保护电路组成。图 2 为推挽正激电路的主电路拓扑<sup>[2]</sup>,与推挽变换器相比,增加了一个箝位电容 C。

在推挽正激电路中,有两个开关管,它们互相交错导通;任一开关管开通时另一开关管承受的

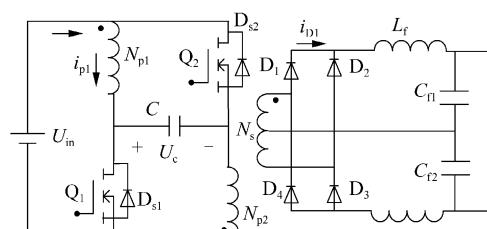


图 2 推挽正激 DC-DC 变换器主电路图

Fig. 2 Main topology of push-pull forward DC-DC converter

电压应力为:  $U_{ds} = U_{in} + U_c \approx 2U_{in}$ , 因此开关管漏源极电压可以由箝位电容有效箝位, 电压尖峰小, 降低了开关器件的电应力。由于箝位电容的存在, 使得在开关管  $Q_1$  与  $Q_2$  均不导通时, 原边电流在  $U_{in}^+ \rightarrow N_{p1} \rightarrow C \rightarrow N_{p2} \rightarrow U_{in}^-$  构成的回路中环流, 使得输入电流纹波小, 电磁干扰小, 有利于输入滤波器的优化设计。副边采用全桥整流电路, 输出滤波电感等效开关频率为开关频率的 2 倍, 减小了滤波元件尺寸; 整流二极管采用碳化硅势垒二极管, 允许工作结温达 175 °C, 反向恢复损耗和导通损耗小, 提高了变换效率和可靠性。推挽正激电路的输入输出关系为:  $U_{out} = nDU_{in}$ , 其中  $n$  为变压器变比,  $D$  为开关管导通占空比。

DC-DC 单元模块控制电路以脉冲宽度调制(PWM)芯片 SG1525 为核心, 采用输出电压和电感电流双闭环控制方案, 输出电压稳定、动态性能好, 驱动电路采用 9 A 输出驱动芯片 UCC27321, 驱动能力强, 开关管开关速度快, 减小了开关损耗。

### (3) DC-AC 单元模块的工作原理

DC-AC 变换单元将 DC-DC 变换得到的 360 V(±180 V)直流电转换为 115 V/400 Hz 交流电。图 3 为 DC-AC 单元模块采用的双降压式逆变器主电路<sup>[3-5]</sup>。在实际电路中, 容性负载和阻性负载时电感电流均超前于输出电压, 感性负载时根据滤波参数和功率因数的不同, 电感电流可能滞后于输出电压也可能超前于输出电压。本文以容性负载为例, 对滞环电流控制双降压式逆变器的工作模态进行分析, 各模态等效电路如图 4 所示, 输入电容等效为两恒压电源。

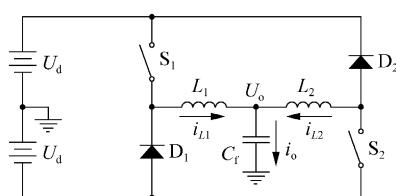


图 3 双降压式逆变器主电路图

Fig. 3 Main topology of dual buck DC-AC inverter

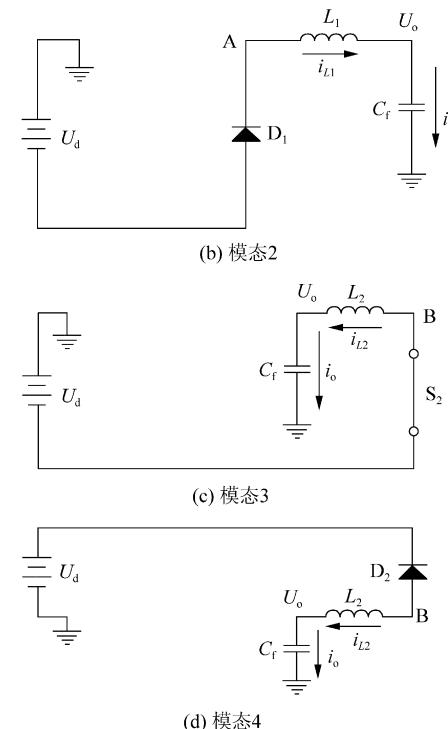
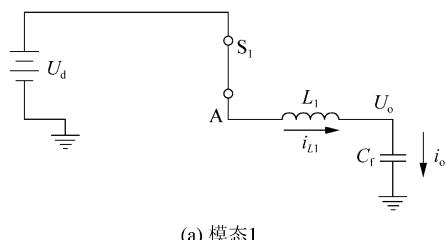


图 4 DC-AC 逆变单元各工作模态等效电路

Fig. 4 Equivalent circuits of inverter

模态 1: 当  $i_{L1} \geq 0$ ,  $S_1$  导通,  $S_2$  关断时, 上电源  $U_d$  释放能量。在输入和输出电压作用下, 电感电流以  $(U_d - U_o)/L_1$  的斜率上升。 $D_1$  的电压应力为  $2U_d$ 。

模态 2: 当  $i_{L1} \geq 0$ , 开关管  $S_1$  和  $S_2$  都关断时, 由于电感电流不能突变, 所以  $D_1$  导通, 变换器向下电源  $U_d$  回馈能量。在输入和输出电压共同作用下, 电感  $L_1$  中电流以  $(U_d + U_o)/L_1$  的斜率下降。由于  $S_1$  关断,  $D_1$  导通, 则  $S_1$  的电压应力为  $2U_d$ 。

模态 3: 当  $i_{L1} < 0$ ,  $S_2$  导通,  $S_1$  关断时, 下电源  $U_d$  释放能量。电感电流以  $(U_d + U_o)/L_2$  的斜率下降。 $D_2$  的电压应力为  $2U_d$ 。

模态 4: 当  $i_{L1} < 0$ , 开关管  $S_1$  和  $S_2$  都关断时, 由于电感电流不能突变, 所以  $D_2$  导通, 变换器向上电源  $U_d$  回馈能量。电感  $L_2$  中电流以  $(U_d - U_o)/L_2$  的斜率上升。 $S_2$  的电压应力为  $2U_d$ 。

双降压式逆变电路的每个桥臂由开关管与二极管串联而成, 克服了桥式逆变电路的直通问题, 且逆变器的续流电流流过快恢复二极管, 反向恢复损耗小, 逆变单元变换效率高。

电压基准由基准正弦波发生器产生, 由振荡分频电路、阶梯波合成电路和有源滤波电路三部分组成。振荡分频电路用于产生时钟信号; 阶梯波合成电路由两片可预置计数器 CD4018 组成,

用来合成具有18块阶梯的阶梯波形;阶梯波通过有源滤波器滤除高次谐波,获得谐波含量很小的基准正弦波输出,其总谐波含量THD<0.3%。控制电路由电压比例积分调节器和滞环比较器两部分构成。即控制方案采用电压电流瞬时值反馈双闭环控制,其中电流环为滞环控制,使电感电流在环宽范围内跟踪给定电流,稳定性和动态性能好。

#### (4) 电路板布局及各电路参数的优化

在功率电路中,电路板布局关系到变换效率、电磁干扰、开关管电压尖峰、稳定性和可靠性等諸多方面。通过综合考虑热点分布、电磁兼容等因素,采用控制电路和主电路分离的两层结构。通过对主电路参数(如DC-DC变换单元箝位电容量值、开关频率)、磁性元件(如高频功率变压器、DC-DC与DC-AC变换单元的滤波电感)、主功率器件(如DC-DC变换单元主功率开关管及整流二极管、DC-AC变换单元主功率开关管及续流二极

管)以及整流二极管的无损吸收电路等技术细节问题的细致研究对比,最终保证了该ASI的高变换效率。

### 2.2 27 V 直流输入三相 ASI 的构成与工作原理

#### (1) 系统构成

系统功能是将27 V直流输入,转换成115 V/400 Hz三相交流电,输出功率为1500 VA。27 V直流输入1500 VA三相ASI系统构成如图5所示。主电路由DC-DC变换和DC-AC变换两部分构成。DC-DC变换模块的主电路拓扑、控制电路、驱动电路等均与上述单相ASI的DC-DC变换相同,只是根据功率容量不同,而选取和设计不同的主功率开关管、高频功率变压器、滤波器等。而DC-AC变换部分主电路由3个相对独立的双降压式DC-AC变换单元组合而成,充分体现了通用化、模块化(组合化)的研究思路,缩短了研发周期。

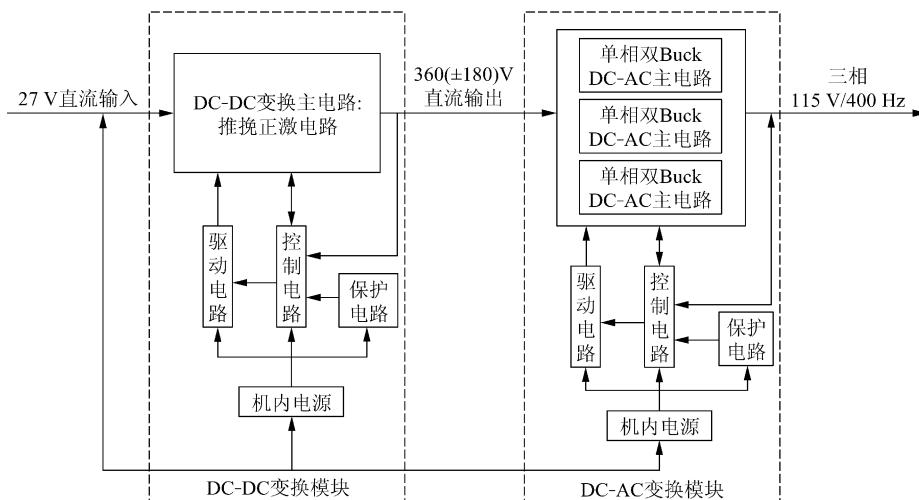


图5 27 V 直流输入 1500 VA 三相 ASI 系统构成

Fig. 5 System diagram of 1500 VA three-phase ASI

#### (2) 工作原理

DC-DC模块的工作原理和500 VA/1000 VA单相ASI的DC-DC模块工作原理相同<sup>[6]</sup>,只是更换了部分主电路元件,增大了功率容量。

三相DC-AC逆变器由3个单相双降压式DC-AC逆变单元组合而成。由于可以共用半桥输入电容的中点,因此3个DC-AC模块可以共用DC-DC变换单元,这是它相对于全桥逆变器的显著优点。三相双降压式逆变器中每个DC-AC变换单元的工作原理与单相ASI的DC-AC工作原理类似。只要将单相基准正弦波组合成三相基准正弦波即可。此外,为了减小体积、节约成本,本

文仅用一个电流传感器采样电感电流的精密整流方案,其工作原理可参见文献[7]。

### 2.3 270 V 直流输入单相 ASI 的构成与工作原理

本系统的功能是把270 V高压直流电转换成115 V/400 Hz单相交流电,功率容量为500 VA,仍采用DC-DC模块和DC-AC模块两级式结构。DC-DC变换模块将270 V直流转换成±180 V直流稳压输出。由半桥主电路、电压电流双闭环控制电路、驱动电路、机内电源和保护电路组成。半桥结构具有开关管电压应力低的优点。DC-AC变换模块工作原理和27 V直流输入500 VA

ASI 相同。

### 3 系列化 ASI 基础模块测试结果

本文研制了 4 种系列化基础模块。这些基础模块不仅提高了可靠性和维修性,而且具有优异的电气性能、质量轻且体积小。

#### 3.1 测试数据

ASI 的输出电压为  $115 \text{ V} \pm 2 \text{ V}$ , 输出频率为  $400 \text{ Hz} \pm 0.1 \text{ Hz}$ , 输出电压谐波含量  $\text{THD} < 1\%$ 。其他主要测试数据见表 1。

表 1 ASI 基础模块测试数据

Table 1 Main testing data of ASI module

模 块	输入电压/V	输出功率/VA	整机效率/%
1	18~34	500	92.4
2	18~34	1 000	91.7
3	18~34	1 500	91.8
4	240~300	500	92.2

模 块	2/3 阻性不平衡 负载下 $U_o$ 对称性	整机质量/ kg	尺寸/ (mm×mm×mm)
1	—	2.2	$200 \times 160 \times 60$
2	—	2.6	$200 \times 160 \times 60$
3	不平衡 $< 2 \text{ V}$ 相角偏移 $< 2^\circ$	3.8	$270 \times 190 \times 60$
4	—	2.2	$200 \times 160 \times 60$

#### 3.2 测试波形

##### (1) 单相 ASI 实验波形

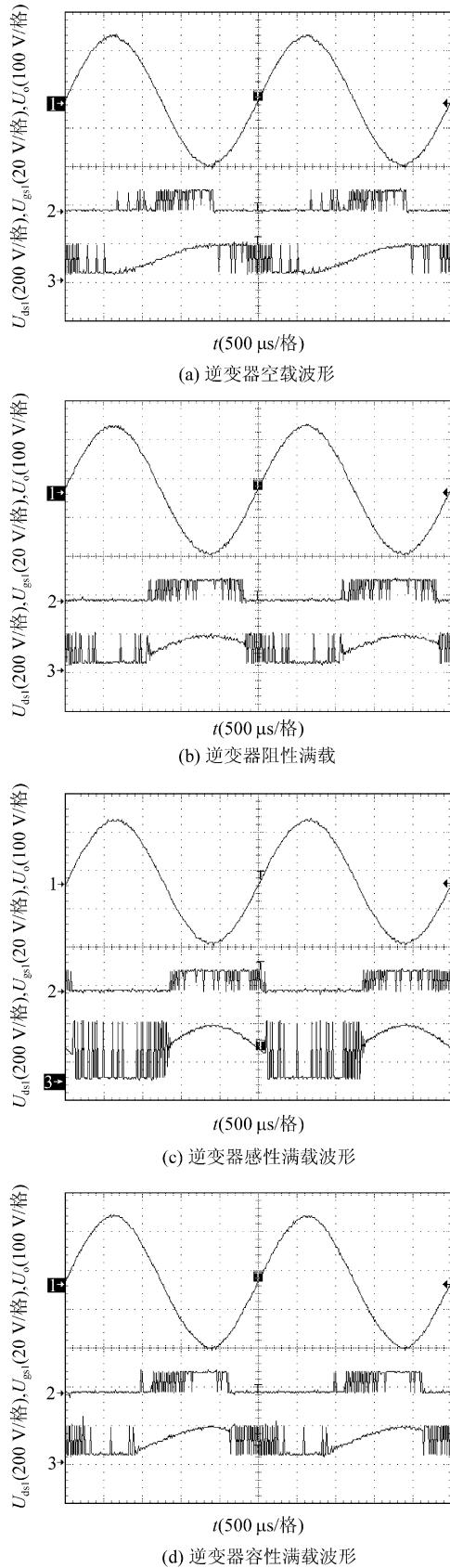
图 6(a)~(d) 分别为  $27 \text{ V}$  直流  $500 \text{ VA}/115 \text{ V}/400 \text{ Hz}$  单相 ASI 在空载、阻性、感性和容性满载条件下的实验波形(其中 1 通道:输出电压波形,2 通道:驱动电压波形,3 通道:开关管漏、源极电压波形);图 6(e)和(f)分别为  $27 \text{ V}$  直流  $500 \text{ VA}/115 \text{ V}/400 \text{ Hz}$  单相 ASI 在突加负载和突卸负载时的实验波形(其中:1 通道:输出电压波形;2 通道:电感电流波形)。

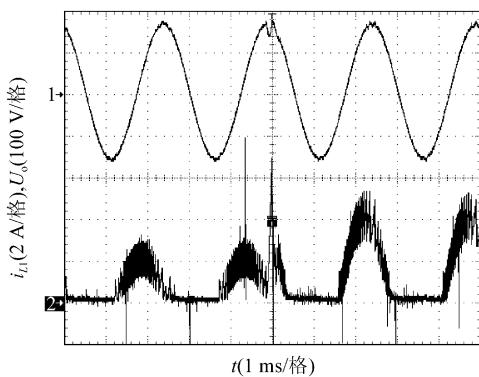
$27 \text{ V}$  直流  $1 000 \text{ VA}$  单相 ASI 基础模块以及  $270 \text{ V}$  直流  $500 \text{ VA}/115 \text{ V}/400 \text{ Hz}$  单相 ASI 基础模块,由于后级 DC-AC 变换单元均采用滞环电流控制的双降压式逆变技术,因此输出波形与  $27 \text{ V}$  直流  $500 \text{ VA}$  单相 ASI 基础模块关键波形基本相同。

##### (2) 三相 ASI 实验波形

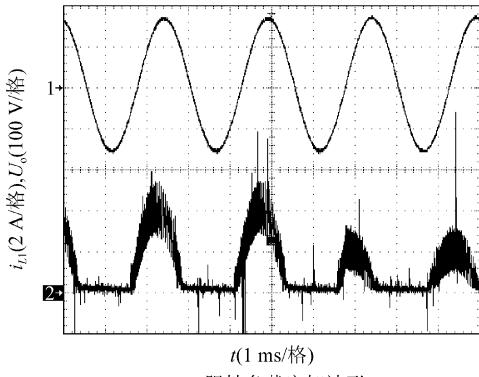
图 7 给出了  $27 \text{ V}$  直流  $1 500 \text{ VA}$  三相 ASI 的阻性满载、C 相短路、A 相突加负载情况下的实

验波形,其中图 7(a)和(b)中 3 个通道分别为三相输出电压波形,图 7(c)中 3 个通道的波形分别为:1 通道为 A 相输出电压;2 通道为 B 相输出电压;3 通道为 A 相电流基准。



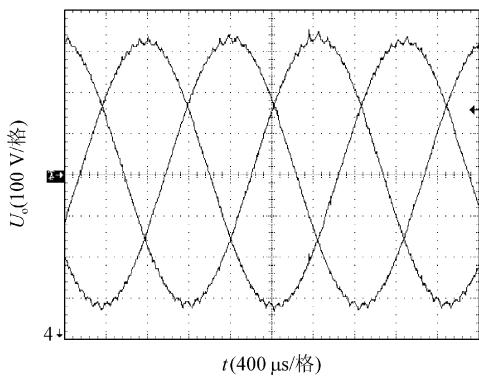


(e) 阻性负载突加波形

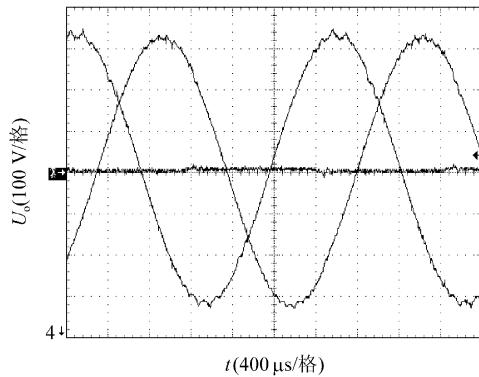


(f) 阻性负载突卸波形

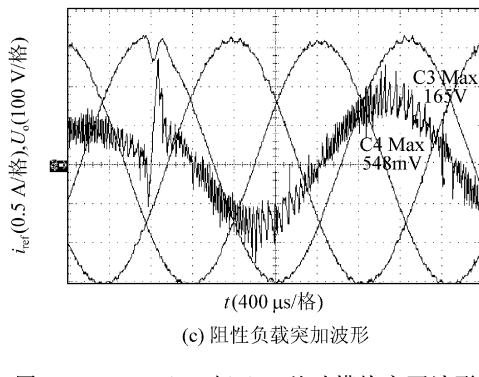
图 6 500 VA 单相 ASI 基础模块主要波形  
Fig. 6 Main waveforms of 500 VA ASI module



(a) 逆变器阻性满载



(b) C相短路时的输出波形



(c) 阻性负载突加波形

图 7 1 500 VA 三相 ASI 基础模块主要波形

Fig. 7 Waveforms of 1 500 VA three-phase ASI module

#### 4 与当前国外同类样机性能的综合比较

本文研制的 ASI 基础模块, 综合性能优于国外著名机载二次电源制造商的产品性能。表 2 列举了本文样机和国外著名机载二次电源制造商(如 KGS electronics 公司、Avionic instruments 公司, 简称 AII)的产品在关键参数方面的比较, 数据来源于两家公司的官方网站<sup>[8-9]</sup>。由表 2 数据可见, 本文的系列化样机的变换效率均比国内外同类产品提高 4.5% 以上, 并在体积、质量等方面优于国外现有产品。

表 2 研制的 ASI 基础模块与国外产品性能对比

Table 2 Contrast of performance of researched modules and existing products

公司/型号	输入电压/V	输出电压/V	输出功率/ 相数	额定 THD/%	输出频率/ Hz	额定效率/%	质量/kg	尺寸/(mm×mm×mm)
KGS/SC50	20.0~36.5	115±5%	500 VA/单相	0.7	400±1.0	87.0	2.22	205×161×86
AII/1A500-1A-1	22.0~37.0	115±2%	500 VA/单相	2.0	400±1%	80.0	5.67	317×147×162
本文/基础模块 1	20.0~32.0	115±2	500 VA/单相	0.8	400±0.1	92.4	2.20	200×160×60
KGS/SC100	20.0~36.5	115±3	1 000 VA/单相	2.5	400±0.4	87.0	3.40±0.14	269×161×86
AII/1B1000-1G-48	22.0~37.0	115±3	1 000 VA/单相	2.0	400±1%	80.0	6.13	305×216×104
本文/基础模块 2	20.0~32.0	115±2	1 000 VA/单相	0.8	400±0.1	91.7	2.60	200×160×60
KGS/SEA150	20.0~36.5	115±3	1 500 VA/三相	2.5	400±0.4	87.0	7.13±0.20	336.5×165×158
AII/1500-1C-1952	22.0~37.0	115±3	1 500 VA/三相	2.5	400±0.4	87.0	7.94	292×140×203
本文/基础模块 3	20.0~32.0	115±2	1 500 VA/三相	1.0	400±0.1	91.5	3.80	270×190×60
AII 和 KGS	240.0~300.0	未有定型产品						
本文/基础模块 4	240.0~300.0	115±2	500 VA/单相	0.8	400±0.1	92.2	2.20	200×160×60

## 5 结束语

本文贯彻了通用化、系列化和模块化的研制思想,研制了4种系列化ASI基础模块。该总体方案可缩短产品的研发周期、减少研制的盲目性、降低系列化产品的研制费用、提高产品的可靠性和维修性,并可将相关模块单元直接应用于开发后续型号产品中。该系列化样机的研制,必将加快国内机载二次电源的升级换代,为满足今后飞机需要提供可选型号的货架产品,并可实现相对主机需求的超前发展。样机测试数据说明,各基础模块整机变换效率比国内外同类产品至少提高4.5%,在体积、质量等方面有明显改善,其他各项电气性能指标均满足GJB181—2003的要求。根据该技术成果研制系列化ASI产品,将可全面替代机载旋转变流机,并可替代现役飞机ASI中一些技术水平低的产品。系列化样机中270 V输入ASI的技术成果,可直接应用于飞机变频交流电源中,有助于提升我国飞机二次电源的技术水平。

## 参 考 文 献

- [1] 谢少军,陈万,李飞.一种新型航空静止变流器的研究[J].航空学报,2003,24(6):546-550.  
Xie Shaojun, Chen Wan, Li Fei. Research on a novel aircraft static inverter[J]. Acta Aeronautica et Astronautica Sinica, 2003, 24(6):546-550. (in Chinese)
- [2] 张方华.双向DC-DC变换器的研制[D].南京:南京航空航天大学自动化学院,2004.  
Zhang Fanghua. Research on bi-directional DC-DC converter[D]. Nanjing: College of Automation Engineering, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2004. (in Chinese)
- [3] 刘军,严仰光.一种新颖的滞环电流型双降压式半桥逆变器[J].南京航空航天大学学报,2003,35(2):122-126.  
Liu Jun, Yan Yangguang. Novel current mode controlled bi-buck half bridge inverter[J]. Journal of Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2003, 35(2): 122-126. (in Chinese)
- [4] 王慧贞,单任仲,洪峰,等.组合式三相双Buck宽变频逆变器[J].南京航空航天大学学报,2007,39(6):695-700.  
Wang Huiwen, Shan Renzhong, Hong Feng, et al. Three-phase dual buck inverter combined with wide variable frequency[J]. Journal of Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2007, 39(6): 695-700. (in Chinese)
- [5] 洪峰,刘军.滞环电流控制型双BUCK逆变器[J].电工技术学报,2004,19(8):73-77.  
Hong Feng, Liu Jun. Hysteresis current controled dual buck half bridge inverter[J]. Transactions of China Electrotechnical Society, 2004, 19(8):73-77. (in Chinese)
- [6] 马海啸,龚春英,严仰光.电流滞环控制半桥双降压式逆变器输出滤波器设计[J].中国电机工程学报,2007,27(13):98-103.  
Ma Haixiao, Gong Chunying, Yan Yangguang. Output filter design of half bridge dual-buck inverter using hysteresis current controller[J]. Proceedings of the CSEE, 2007, 27 (13):98-103. (in Chinese)
- [7] 马海啸,毛赛君,龚春英,等.半桥双降压式逆变器电流检测及控制方法改进[J].南京航空航天大学学报,2006,38(3):276-280.  
Ma Haixiao, Mao Sajun, Gong Chunying, et al. Improvement of control method and current sensing of half bridge dual buck inverter[J]. Journal of Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2006, 38(3):276-280. (in Chinese)
- [8] Electronics products; 400 Hz sinewave static inverters[EB/OL]. (2007-10-18)[2007-12-10]. <http://www.kgselections.com/>.
- [9] Products and service; static inverters[EB/OL]. (2007-06-25)[2007-12-10]. [http://www.avionicinstruments.com/p\\_inverters](http://www.avionicinstruments.com/p_inverters).

### 作者简介:

张方华(1976—)男,博士,副教授。主要研究方向:航空电源系统,电力电子变换器的相互作用分析。

Tel:025-84891773

E-mail:zhangfh@nuaa.edu.cn

龚春英(1965—)女,博士,教授。主要研究方向:航空电源,新能源发电技术。

Tel:025-84891773

E-mail:zjnlgcy@nuaa.edu.cn

(责任编辑:鲍亚平,张利平)