曾乐业¹,李翔²

(1. 北京星网船电科技有限公司 湖南分公司,长沙 410006;2. 电子科技大学 航空航天学院,成都 611731)

Optimization Design and Experimental Study on Heat Pipe Cold Plate for Electronic Equipment

ZENG Le-ye¹, LI Xiang²

Hunan Branch of Beijing StarElec Technology Co., Ltd., Changsha 410006, China;
 School of Aeronautics and Astronautics, UESTC, Chengdu 611731, China)

ABSTRACT: The paper aims to solve the heat dissipation problem of electronic equipment chip with high heat flux density. A thermal resistance network of the conduction cooling for the mother board was built, and a heat pipe cold plate with low thermal resistance was designed and manufactured, then normal and high temperature tests of the two types of heat pipe cold plate for module and equipment were carried out under different heat fluxes. The normal temperature tests showed that the temperatures of the CPU and GPU were reduced by 14.3 °C and 5.4 °C respectively during the module tests, and which were dropped by 7.2 °C and 6.1 °C respectively during the equipment tests. The high temperature tests showed that the temperature of the CPU and GPU were reduced by 10.2 °C and 4.2 °C respectively during the module tests, and which were dropped by 9.1 °C and 7.5 °C respectively during the equipment tests. The heat pipe cold plate can improve the environmental adaptability and reliability of the equipment. This structure design method can be applied to electronic equipment cooling.

KEY WORDS: heat pipe cold plate; thermal resistance network; normal temperature test; high temperature test

军用加固计算机是指控系统的核心,是战场指挥 管理和武器控制的重要工具。随着电子集成技术的发 展,其向着多功能、高密度、高功率方向发展,由此 带来计算机的热流密度不断提高。为满足复杂恶劣 战场环境下可靠性要求,对芯片的散热提出了更高要 求^[1]。热设计的目的是控制电子设备内部所有电子元

收稿日期: 2019-07-13; 修订日期: 2019-08-18

Received: 2019-07-13; Revised: 2019-08-18

作者简介: 曾乐业(1985—), 男, 湖南长沙人, 硕士, 工程师, 主要研究方向为军用加固电子设备及显控台结构设计。 Biography: ZENG Le-ye (1985—), Male, from Changsha Hunan, Master, Engineer, Research focus: reinforce military electronic equipment and display control structure design.

器件的温度,使其在设备所处的工作环境条件下不超 过规定的最高允许温度^[2]。

热管是传热领域在 20 世纪最重要的发明之一, 它利用工质的相变潜热进行热量传递。相比固体热传导,单位质量的热管可多传递几个数量级的热量,且 具有更优的等温性、快速的热响应性及可变换热流密 度的功能^[3-5]。热管的传热特性、长寿命及可靠性使 其广泛应用于机载、舰载等电子设备的热控制。

文中以某军用加固计算机的散热冷却为背景,研制了一种低热阻结构的热管冷板,进行了不同热流密 度下的常温与高温试验,并与原结构热管冷板在相同 工况下进行了对比研究,以期为该新型结构的热管冷 板的实际应用奠定基础。

1 热管冷板优化设计

加固计算机是基于 CPCI 总线的标准 19 英寸 6U 密封机箱,内装模块是 6U CPCI 加固模块。其中主板 模块宽度为 4 HP,其主要芯片 CPU 与 GPU 的总热设 计功耗大于 65 W。原主板模块冷板采用经黑色阳极 氧化的铝合金,并在表面嵌入热管构成,热管采用导 热胶粘接,如图 1 所示。整机进行高温+55 ℃试验时, CPU 与 GPU 温度过高,甚至接近阀值。GJB 6603—2008 中 6.1.2 款"模块的功耗"规定了插件宽度为 4 HP 的模块单件功耗不宜超过 40 W^[6],插件宽度为 8 HP 的模块单件功耗不宜超过 70 W^[6]。因此,主板模块的热设计功耗超过了 GJB 6603 的要求,原冷板难以满足芯片及整机的可靠性要求^[7]。



Fig.1 Structure of computer and the original cold plate

1.1 传热分析

由于机箱为密封无风扇结构,热传导为主要传热 方式,主板热源芯片的传热可采用图2所示的热阻网 络模拟^[8]。



Fig.2 Motherboard module conduction cooled thermal resistance network

(1)

芯片结温 T_i可表示为:

 $T_{\rm j} = T_{\rm a} + R_{\rm s} \Phi$

式中: ϕ 为芯片耗散的热量; R_s 为总热阻。根据 热阻网络, R_s 可表示为:

$$R_{\rm s} = R_{\rm jc} + R_{\rm t0} + R_{\rm cp} + R_{\rm c} + R_{\rm a} \tag{2}$$

在主板功耗确定情况下,对原结构冷板进行优化 设计时,只有从降低总热阻 Rs 着手。当机箱散热方 式及冷板锁紧机构方式确定后,采取降低模块结构热 阻 Rm及降低各界面接触热阻成为最有效途径。文献[9] 介绍了一种测量板间接触热阻的新方法,文献[10]采 用有限元数值计算方法得到了接触热阻的近似计算 公式,可表示为:

$$R_{\rm t} = \frac{2h_{\rm y}}{k_1\lambda_1 + k_2\lambda_2 + k_3\lambda_3} \tag{3}$$

式中:
$$h_y$$
为表面粗糙度; λ_1 、 λ_2 、 λ_3 为接触面材

料及间隙物导热系数; k1、k2、k3为接触面系数。

1.2 新型冷板结构

热设计的原则就是自芯片至耗散环境之间,构建 一条热阻尽可能低的热流路径^[4]。通过传热分析,新 型冷板结构应尽可能降低模块传导热阻 *R*_m 及各界面 接触热阻 *R*_t。与原冷板不同之处在于,新型冷板设计 了 CPU 与 GPU 热管模组,热管模组采用热管与紫铜 块焊接而成。将其蒸发段替代原紫铜块与芯片接触, 其冷凝段为铜导轨,通过楔块锁紧机构与机箱壁搭 接。利用热管相变传热特性来降低 *R*_m,将 CPU 与 GPU 的热量以低热阻路径快速传导至机箱上下侧壁, 如图 3 所示。为了降低各界面接触热阻 *R*_t,采用高导 热系数的紫铜导轨及低温焊锡膏替代铝导轨及导热 胶,其中锡膏导热系数达到 50 W/(m·K),远大于一



Fig.3 Structure and assembly drawing of new cold plate

2 试验方案及装置

为了验证新型冷板的传热性能,对改进前后两种 冷板进行了常温及高温试验。将两种冷板构成的单板 测试平台及加固计算机分别置于试验环境中。试验过 程中,通过测试程序加载主板功耗,对比冷板在 30 W 及 65 W 热功耗情况下的传热性能。

试验装置由单板测试平台、加固计算机、功率计、 TP-700 多路数据记录仪、K 型热电偶、温度试验箱 及软件测试平台等组成,测点及芯片结温分别由数据 记录仪及监控软件自动采集。试验及测试程序按照既 定的步骤进行:将热电偶用导热胶粘接主板、冷板及 机箱测试点,搭载测试平台(单板或整机)。高温试 验需按照 GJB 150.3A 中试验方法将单板或整机进行 保温热浸,观察数据记录仪及监控软件在初始功耗 (30 W)的温度曲线,待温度曲线平直后,通过测试 程序 Burin Test 加载功耗至 65 W,直至各测点温度再 次达到稳态。

3 结果及分析

3.1 常温试验

常温试验环境温度为+23 ℃,两种结构的热管冷 板在 30 W 及 65 W 两种不同热流密度下的单板及整 机启动性能及稳态性能如图 4 所示。图中新型结构冷 板芯片温度以 CPU+及 GPU+表示,稳态温度数据对 比见表 1。

由图 4 及表 1 结果分析可知,当主板功耗为 30 W 时,由于 CPU 为主要发热芯片,单板及整机状态下 两种冷板 GPU 温度达到稳定后基本相同,CPU 温度 分别下降了 7.4 ℃及 4.5 ℃。测试程序加载功耗到 65 W 时(时间轴 45 min 位置),即 CPU 及 GPU 均达 到满负荷工作,单板试验中新型结构冷板使 CPU 及 GPU 温度分别降低了 14.3 ℃及 5.4 ℃,而整机试验 中分别降低了 7.2 ℃及 6.1 ℃。



Fig.4 Temperature response of normal temperature test: a) single chip; b) whole machine chip

表 1 常温试验主板芯片稳态温度

Tab.1 Motherboard chip steady temperature in normal

temperature test	°(

测占	单板		整机	
例点	30 W	65 W	30 W	65 W
CPU	57.5	91.3	48.6	75.4
GPU	49.2	82.5	40.4	64.3
CPU+	50.1	77.0	44.1	68.2
GPU+	48.0	77.1	40.2	58.2

对于新型结构热管冷板,由于其热管模组采用焊 锡膏焊接而成,极大地降低了界面热阻。单板试验时, 热量通过自然对流与辐射散发至热沉,故 CPU 及 GPU 温差极小, CPU+及 GPU+曲线基本重合。整机 试验时,由于热管模组的冷凝段作为导轨,与机壳上 下内壁搭接,构建了由热源至机壳的最短传热路径, 当主板功耗为 65 W 时,改善效果非常显著。

3.2 高温试验

由于采用原结构冷板的加固计算机在高温+55 ℃ 环境试验过程中满负载运行时出现高温过载,需对优 化设计后的热管冷板在高温环境下的传热性能进行 验证。试验过程中,同样加载主板功耗至65 W,两 种结构的热管冷板在不同热流密度下的单板及整机 启动性能及稳态性能如图5 所示,高温芯片的稳态温 度数据对比见表2。



图 5 高温整机芯片温度响应对比 Fig.5 Temperature response of high temperature test: a) single chip; b) whole machine chip



temperature test C						
测占	单板		整机			
例点	30 W	65 W	30 W	65 W		
CPU	79.3	100.5	82.6	105.1		
GPU	71.4	96.2	73.4	98.5		
CPU+	72.1	90.3	73.2	96.0		
GPU+	71.0	92.0	71.1	91.0		

由图 5 及表 2 结果分析并对比常温试验响应曲 线,高温试验时,新型结构热管冷板响应特性与常温 相同。当主板功耗为 30 W 时,单板及整机 CPU 温度 分别下降了 7.2 ℃及 9.4 ℃;将主板功耗加载到 65 W, 单板试验中新型结构冷板使 CPU 及 GPU 温度分别 降低了 10.2 ℃及 4.2 ℃,而整机试验中分别降低了 9.1 ℃及 7.5 ℃。

由表 2 可知, 原冷板在单板满负载运行时, CPU 结温为 100.5 ℃, 而在整机试验时已达到 105.1 ℃, 已接近芯片的允许结温, 会影响芯片寿命及产品的可 靠性。对于半导体器件, 温度每升高 10 ℃, 其可靠 性将会降低 50%, 采用优化设计后的热管冷板能明显 地提高芯片工作寿命及整机可靠性。

4 结论

对改进前后的热管冷板进行了常温与高温试验 研究,并考察了不同热流密度下冷板的传热特性,试 验得出以下结论:

1)采用热阻网络模型对芯片散热进行传热分析, 通过降低模块传导热阻及界面接触热阻,冷板传热特 性得到改善。

2)当主板热流密度达到最大负荷运行时,原结 构冷板已不能满足高温试验要求。改进后的热管冷板 使 CPU 及 GPU 温度在极限工况下分别下降了 9.1 ℃ 及 7.5 ℃,有效解决了高温高热流密度状态下散热问 题,提高了整机环境适应性和可靠性。

该热管冷板结构设计方法可应用于采用 CPCI、 CPEX 及 VPX 等总线架构的加固计算机产品中,对 其他电子设备散热设计也有较好的借鉴作用。

参考文献:

- 吕倩. 热管冷板常温与高低温性能试验研究[J]. 电子 科技大学学报, 2014, 43(3): 470-472.
 LYU Qian. Experimental Study on the Performance of Heat Pipe Cold Plate under Normal and High-Low Temperature[J]. Journal of University of Electronic Science and Technology of China, 2014, 43(3): 470-472.
- [2] GJB/Z 27—92, 电子设备可靠性热设计手册[S]. GJB/Z 27—92, Thermal Design Handbook for Reliability of Electronic Equipment[S].
- [3] 钱吉裕,李金旺,战栋栋.热管冷板冷却性能实验研究[J]. 电子机械工程,2014,30(3):10-11.
 QIAN Ji-yu, LI Jin-wang, ZHAN Dong-dong. Experiment Study on Cooling Performance of Heat Pipe Cold Plate[J]. Electro-Mechanical Engineering, 2014, 30(3): 10-11.
- [4] 余建祖,高红霞,谢永齐.电子设备热设计及分析技术[M].第2版.北京:北京航空航天大学出版社,2008.

SHE Jian-zu, GAO Hong-xia, XIE Yong-qi. Electronic Equipment Thermal Design and Analysis Techniques[M]. The Second edition. Beijing: Beihang University Press, 2008.

[5] 马哲树,姚寿广,明晓.新型热管冷板传热性能的试验 研究[J].南京航航天大学学报,2004,36(2):169-173.
MA Zhe-shu, YAO Shou-guang, MING Xiao. Experimental Study of Heat Transfer Performance on Newly-Designed Heat Pipe Cold Plate Equipment[J]. Journal of Nanjing University of Aeronautics & Astronautics, 2004, 36(2): 169-173

[6] GJB 6603—2008, 电子对抗装备模块总线通用技术要求[S].
 GJB 6603—2008, General Technical Requirement for

Modularized Bus of EW Equipment[S].

- [7] 叶发亮. 基于 VPX 总线的机载设备的热设计[J]. 电子机械工程, 2013, 29(5): 4-7.
 YE Fa-liang. Thermal Design for Airborne Equipment Based on VPX Bus[J]. Electro-Mechanical Engineering, 2013, 29(5): 4-7.
- [8] 申海东,张泽,陈科雯,等.基于双热阻模型的典型芯 片封装热分析及评估方法[J].装备环境工程,2018, 15(7):10-14.
 SHEN Hai-dong, ZHANG Ze, CHEN Ke-wen, et al.

Thermal Analysis and Evaluation Method of Typical Chip Package Based on Double Thermal Resistance Model[J]. Equipment Environmental Engineering, 2018, 15(7): 10-14.

- [9] 王安良, 马松阳. 一种测量板间接触热阻的新方法[J]. 工程热物理学报, 2017, 38(11): 2393-2398.
 WANG An-liang, MA Song-Yang. A New Method for Measuring the Thermal Contact Resistance between Plates[J]. Journal of Engineering Thermophysics, 2017, 38 (11): 2393-2398.
- [10] 沈军, 马骏, 刘伟强. 一种接触热阻的数值计算方法[J]. 上海航天, 2002, 19(4): 33-36.
 SHEN Jun, MA Jun, LIU Wei-qiang. A Numerical Calculation Method of Thermal Contact Resistance[J]. Aerospace Shanghai, 2002, 19(4): 33-36.