文章编号:1671-4598(2017)10-0054-04 DOI:10.16526/j.cnki.11-4762/tp.2017.10.015 中图分类号: V554

文献标识码:A

控制技术

基于国产网络设备的火箭地面 测发控网络平台设计

吕 明,司群英,侯彦娇,汪东洋,廖友萍

(北京宇航系统工程研究所,北京 100076)

摘要:高可靠的测试网络作为运载火箭远距离测发控的基础平台,是实现运载火箭地面远距离测试发控的重要技术保障;通过对运载火箭地面测发控网络架构深入研究,采用国产商用网络设备搭建原型平台、开展原理性验证试验,经过反复试验,不断改进技术方案, 解决了冗余热备网络协议选用、冗余故障切换、故障切换实时性、网络可靠性等技术难题,提出了基于国产化设备的网络架构设计方案; 对网络架构的工作原理、可靠性、实时性、安全性进行了详细分析;建立的国产化高可靠网络架构,不仅能够应对复杂的火箭测试现场, 使网络平台具有更好的可靠性、实时性、扩展性和灵活性,更进一步提高了网络的安全性;设计的国产化网络平台架构可用于运载火箭 地面测发控网络使用。

关键词:运载火箭;网络设计;拓扑结构

Design of Rocket Measure—Launch—Control Platform on Ground Based on Domestic Network Equipments

Lv Ming, Si Qunying, Hou Yanjiao, Wang Dongyang, Liao Youping

(Beijing Institute Of Astronautical System Engineering, Beijing 100076, China)

Abstract: High available network is the basic platform for the rocket remote measure—launch—control, it is an important technology to guarantee measure, launch and control for launching rocket remotely. By deeply researching the network architecture of rocket measure—launch—control on ground, building prototype network platform using domestic commercial network equipment, carrying out many tests for proof of concept. Solve problems such as redundant hot standby protocol selection, instant redundant fault fail—over, real—time data transmission, network platform reliability improvement and so on. Finally, designed the new generation measure—launch—control network architecture based on domestic network equipment, and analyzed the principle, reliability, real—time and security of the network in detail. The established network architecture can not only cope with complex rocket test sites, but also improve the scalability and flexibility of the network platform, and further improve the network security. The design of the new network architecture based on domestic equipment can be used for rocket remote measure—launch—control on ground.

Keywords: launch vehicle; network design; network topology

0 引言

远距离地面测控技术已经在运载火箭型号中得到普遍应 用,运载火箭地面测试网络作为地面远控测试技术的基础平 台,为各分系统地面测试提供高可靠的实时数据传输。运载火 箭测试网络采用标准千兆以太网技术,通过架构冗余、设备冗 余、线路冗余、端口冗余等设计,基本实现高可靠、低延时、 无差错的数据传输。通过历次测试、发射任务对该网络基础平 台的检验,充分证明网络整体架构设计合理、工作稳定^[1-2]。

随着我国运载火箭的发展,地面测试任务的复杂程度也不 断提高,为了满足运载火箭地面远控测试技术的新的需求,网 络平台在保持高可靠、低延时、无差错数据传输的基础上亟待 提高其扩展性和灵活性。为此,以现有成熟的网络基础平台和 商用通信设备为契机,针对运载火箭地面远控测试在可靠性、 扩展性、灵活性等方面的更高需求,提出了3种网络架构,并 选用国产网络设备实现3种架构的网络平台[3-4]。

1 二级基础架构网络设计

二级架构网络平台为运载火箭远距离测发控提供了基础网络平台,在充分利用商用互联网设备的基础上,采用成熟、通用的 IEEE-802.3 系列标准千兆以太网技术,综合架构冗余、设备冗余、线路冗余、端口冗余等技术,设计实现具有高可靠、低延时、无差错的数据传输系统,从而满足运载火箭地面远控测试过程对网络基础平台的功能、性能需求。

运载火箭测试网络二级架构平台如图1所示,分别为"前 端"和"后端"。前端网络设备安装于发射塔地下控制间,主 要实现各分系统前端终端设备的网络接入;后端网络设备安装 于指挥控制大厅,主要实现各分系统后端终端设备的网络接 人。地面测发控的测试设备均通过以太网链路接入运载火箭测 试网络的前端和后端,前、后端之间的数据传输、指令通信均 通过网络基础平台实现;各分系统后端的数据传输、指令通信 同样也通过网络基础平台实现。因此,具备高可靠、低延时、 无差错数据传输特性的网络基础平台对实现运载火箭地面远控 测试具有非常重要的意义。

收稿日期:2017-08-07; 修回日期:2017-08-19。

作者简介:吕 明(1965-),男,北京市人,大学,高级工程师,主要 从事计算机网络应用技术方向的研究。

运载火箭测试网络在论证、设计阶段充分考虑单机可靠性 与系统可靠性之间的关联关系,在满足网络基础平台整体高可 靠性的前提下,创新采用通用、商业网络设备,并综合运用多 种冗余、备份技术,最终构建具有高度可靠性和稳定性的网络 基础平台。



图 1 二级基础架构网络基础平台拓扑

针对二级架构网络基础平台所采用的冗余、备份技术大致 可归纳为以下几种方式:

1) CSS (Cluser Switch System) 集群交换系统;

2) Floating Static Routes 浮动静态路由技术;

3) GEC (Gigabit-EtherChannel) 千兆以太网链路捆绑协议;

4) RSTP (Rapid Spanning-Tree Protocol) 快速生成树协议;

5) NIC Team 网卡链路捆绑技术。

针对现有二级架构网络基础平台,前端网络设备之间 (SWA和SWB)、后端网络设备之间(SWC和SWD)分别配 置"集群交换系统",构成具有高可靠性的设备级互备、冗余 系统;前端网络设备与后端网络设备之间利用"千兆以太网链 路捆绑协议"和"浮动静态路由技术",并通过多路备份光纤 连接构成具有高可靠性的数据传输链路;各分系统的终端设备 通过"网卡链路捆绑技术"和"快速生成树协议"分别配置网 卡捆绑,实现工作网卡及链路、备份网卡及链路的冗余保护和 自愈切换。网络基础平台综合运用以上标准的互联网技术和协 议,完整地实现了对架构、设备、线路、端口等全面、有效的 备份,同时通过网络设备配置的不断优化,进而能够实现主、 备系统间在三秒钟内的快速工作状态切换,满足运载火箭测试 网络在任何一度故障发生的情况下均应具备快速自愈功能的设 计要求。

为了全面、准确掌握现有二级架构网络基础平台的性能, 通过搭建网络平台,对二级架构网络的关键性能(吞吐率、丢 包率、转发时延等)进行全面测试,其结果均满足 GB/T 21671-2008《基于以太网技术的局域网系统验收测评规范》 的要求。二级架构网络基础平台的"转发时延"指标更是明显 低于国标要求(长度为1518-Byte的数据帧,转发时延小于1 毫秒),其数据转发实时性完全满足测试过程中数据、指令传 输的低时延需求。相关测试数据如表1所示。

表 1 二级架构网络时延测试数据对比

数据帧长度/Bytes	UDP 单播/ ns	UDP 组播	TCP 单播
64	10075	14994	23257
128	12535	17443	22292
256	17365	22173	29954
512	27130	32005	45238
1024	46580	52495	76016
1280	56285	62755	91370
1518	65330	72267	105672

注:UDP 单播、UDP 组播、TCP 单播均为 20% 吞吐量,实际带宽占用 200 M。

通过在测试和发射阶段对二级架构网络基础平台的长时间 运行监测,架构设计具有以下优势和不足:

二级架构拓扑网络设计相对简洁,具有良好的系统扩展性和灵活性;

2) 各分系统以 VLAN 技术隔离,数据流可控性好,便于 指定传输路径;

3) 基于 IP 的浮动静态路由自愈能力强,具有较高的数据 业务承载能力;

4)二级架构网络前端网络设备与测试终端间的传输距离
受双绞线100M限制;

5)由于前、后端各分测试系统终端设备增加,二级架构 网络缺乏接入灵活性。

二级架构能够满足火箭地面测试基本使用要求。针对二级 架构网络基础平台在有效传输距离、终端接入灵活性等方面的 不足,同时为适应运载火箭地面远控测试技术的发展,在保持 高可靠、低延时、无差错数据传输基础上,对网络基础平台的 设计持续改进和优化。为此,在二级架构网络基础平台设计的 基础上,优化并发展了三级架构网络基础平台设计。

2 三级架构网络设计

2.1 三级架构网络设计概述

三级架构是在二级基础架构基础上扩充的新型网络架构, 能够更好地解决双绞线传输距离的限制,以改善二级架构在有 效传输距离、终端接入灵活性等方面的不足。运载火箭测试网 络三级架构设计,充分利用现有网络所具有的扩展性和灵活性 特点,形成"上端"、"前端"、"后端"冗余、串接的三级架构 网络基础平台,如图 2 所示。



图 2 三级架构网络基础平台拓扑

三级架构网络基础平台的上端由 SWP-SWQ、SWX-

SWY等多台网络设备组成,在不改变前端、后端二级架构的 前提下,上端网络设备与前端网络设备形成环形冗余连接 (SWA-SWP-SWQ-SWB-SWA冗余环、SWA-SWX-SWY-SWB-SWA冗余环),借助"快速生成树协议"构建 基于数据链路层的高可靠性网络,实现架构、设备、线路、端 口的主、备冗余工作模式。

三级架构网络基础平台在正常工作状态下,前端网络设备 SWA负责与上端网络设备 SWP 和 SWX 之间的数据交换,并 负责将上端测试数据实时转发至后端网络设备 SWC;前端网 络设备 SWA 在 SWA-SWP-SWQ-SWB-SWA 冗余环和 SWA-SWX-SWY-SWB-SWA 冗余环中均担当"快速生 成树协议"的"根节点",实时监控两个 RSTP 冗余环的运行 状态,当环路中任意线路或设备发生故障时,"快速生成树协 议"能够瞬时切换数据传输路径,实现三级架构网络基础平台 的快速故障切换和自愈恢复。

当前端"根节点"SWA 发生故障时,前端网络设备 SWB 负责与上端网络设备 SWQ 和 SWY 之间的数据交换,并负责 将上端测试数据实时转发至后端网络设备 SWD;前端网络设 备 SWB 在 SWA-SWP-SWQ-SWB-SWA 冗余环和 SWA -SWX-SWY-SWB-SWA 冗余环中均担当"备份根节点", 为"根节点"网络设备 SWA 提供冗余、备份功能,同时也能 够实时监控两个 RSTP 冗余环的运行状态,当环路中 SWA 及 其相关线路发生故障时,"快速生成树协议"能够瞬时切换数 据传输路径,实现三级架构网络基础平台的快速故障切换和自 愈恢复。

2.2 三级架构网络设计分析

三级架构网络基础平台的设计源于对二级架构网络成功设 计的扩展,在技术上具有良好的一致性与继承性,因此在架 构、设备、线路、端口等方面的冗余、备份技术与工作机制完 全相同。以下针对三级架构网络基础平台在各种故障模式下的 自愈机制进行详细说明:

2.2.1 三级架构网络正常状态下数据转发模型

上端的终端测试设备的工作网卡分别连接 SWP 或 SWX, 备份网卡分别连接 SWQ 或 SWY。正常状态下,终端测试设 备通过工作网卡收/发数据,传输路径为(如图 3 所示):

PC-N工作网卡→上端 SWP→P工作线路→前端 SWA→ 后端 SWC;

PC-M工作网卡→上端 SWX→X工作线路→前端 SWA →后端 SWC。



图 3 三级架构网络正常状态下数据转发模型

2.2.2 三级架构网络 PC-N 或 PC-M 工作网卡/线路故障状态下数据传输示意

上端的终端测试设备 PC-N 或 PC-M 的工作网卡/线路 故障状态下, PC-N 和 PC-M 通过"网卡链路捆绑技术"快速自动切换至备份网卡,终端测试设备通过备份网卡正常收/ 发数据,传输路径变化为(如图4 所示):

PC-N备份网卡→上端 SWQ→上端 SWP→P 工作线路→ 前端 SWA→后端 SWC

PC-M备份网卡→上端 SWY→上端 SWX→X 工作线路 →前端 SWA→后端 SWC



状态下数据传输示意

2.2.3 三级架构网络上端网络设备 SWP 或 SWX 故障状态下 数据传输示意

上端网络设备 SWP 或 SWX 故障状态下, PC-N 和 PC-M 通过"网卡链路捆绑技术"快速自动切换至备份网卡,上端网络设备通过"快速生成树协议"瞬时切换至上端备份网络设备(SWQ、SWY),终端测试设备通过备份网卡正常收/发数据,传输路径变化为(如图 5 所示):

PC-N备份网卡→上端 SWQ→Q备份线路→前端 SWB→ 前端 SWA→后端 SWC;

PC-M 备份网卡→上端 SWY→Y 备份线路→前端 SWB →前端 SWA→后端 SWC。



图 5 三级架构网络上端网络设备 SWP 或 SWX 故障 状态下数据传输示意

2.2.4 三级架构网络 P 工作线路或 X 工作线路故障状态下数 据传输示意

上端与前端之间的工作线路(P工作线路、X工作线路) 故障状态下,上端与前端之间的工作线路通过"快速生成树协 议"瞬时切换至备份线路(Q备份线路、Y备份线路),终端 测试设备通过工作网卡正常收/发数据,传输路径变化为(如 图 6 所示):

PC-N工作网卡→上端 SWP→上端 SWQ→Q 备份线路→ 前端 SWB→前端 SWA→后端 SWC;

PC-M工作网卡→上端 SWX→上端 SWY→Y 备份线路 →前端 SWB→前端 SWA→后端 SWC。



图 6 三级架构网络 P 工作线路或 X 工作线路故障 状态下数据传输示意

2.2.5 三级架构网络前端"根节点"SWA 故障状态下数据传输示意

冗余环"根节点"SWA故障状态下,"备份根节点"SWB 通过"CSS协议"接管SWA全部的交换、转发功能,同时通 过"快速生成树协议"瞬间切换环路的线路状态并恢复上端和 前端之间的数据交换,终端测试设备通过工作网卡正常收/发 数据,传输路径变化为(如图7所示)。



PC-N工作网卡→上端 SWP→上端 SWQ→Q 备份线路→ 前端 SWB→后端 SWD;

PC-M工作网卡→上端 SWX→上端 SWY→Y 备份线路 →前端 SWB→后端 SWD。

通过以上对三级架构网络基础平台故障状态下自愈机制进行的 详细分析,显示三级架构网络同样具有很高的可靠性,并对原有二 级架构网络在传输距离和接入灵活性方面的不足进行了极大的优 化,其整体设计思路完全可以适应运载火箭地面远控测试技术目前 及未来的使用。

通过搭建网络平台,对三级架构网络进行全面测试,三级 架构网络基础平台在可靠性、实时性等方面与二级架构网络基 本相同,同样可以满足在任何一度故障发生的情况下,能够实 现主、备系统间在三秒钟内的快速工作状态切换,从而完整的 继承了二级架构网络基础平台所具备的高可靠、低延时、无差 错数据传输特性。针对三级架构网络的关键性能(吞吐率、丢 包率、转发时延等)所进行的测试,同样满足 GB/T 21671-2008 所规定全部指标要求,其中上端至后端的数据传输时延 较二级架构网络略有增加,但依然明显低于国标 1 毫秒的要 求。相关测试数据如表 2 所示。

表 2 三级架构网络时延测试数据对比

数据帧长度/Bytes	UDP 单播/ns	UDP 组播/ns	TCP 单播/ns
64	15704	22275	16146
128	17889	27372	17890
256	22812	31284	22811
512s	32304	42908	32300
1024	51653	68006	51463
1280	61056	78026	61039
518	69717	89196	69624

注:注:UDP 单播、UDP 组播、TCP 单播均为 20%吞吐量,实际带宽占用 200 M。

3 四级架构网络设计

四级架构网络设计是在三级架构"上端"、"前端"、"后 端"的基础上增加"远端"的四级拓扑架构,"远端"相对于 发射场为总装厂和试验室。四级架构网络可实现发射场、总装 厂、试验室的网络互连,实现异地信息共享。伴随测试、发射 过程的测发控数据逐步累积与丰富,四级架构网络将能为今后 开发自动化判读、大数据分析等高级应用提供有力的基础平台 支撑。

四级架构网络架构中,"后端"、"远端"之间设计采用点 对点数据传输模式(暂不提供设备或线路的冗余、备份机制), 并以"远端"为中心构建星型拓扑结构,各路 HT 专线中均串 联防火墙(两台)并根据保密要求增设加密机配置。通过以上 规划实现数据共享、远程异地数据浏览等功能,并增加远程数 据通信的安全性和保密性,如图 8 所示。

其中"远端"主要提供远程、异地数据浏览和多地、多网的数据共享服务。"多地"是指发射场、总装厂和试验室等, 分布在不同地域,"多网"是指发射场多个工位网络、总装厂 多个工位网络及试验室等多个网络。

针对远程数据传输专网的建设,需要对多地多网的 IP 地 址进行全新规划,并为 HT 专线部署防火墙、加密机等必要的 安全、加密设备,以增加全网的安全性和可靠性。考虑到多地 多网之间大量非时延敏感共享数据的交换,以及少量时延敏感 VDI 数据的传输,带宽可设计为 10 Mb 至 155 Mb。

4 结束语

上述二级网络架构、三级网络架构技术已经在火箭地面测 试中成功应用,随着我国运载火箭技术的发展,测试任务的复 杂程度不断提高。四级网络架构可作为今后地面远控测试的基 础平台,在保证高可靠、低延时、无差错数据传输的基础上, 提升了扩展性、灵活性和经济性等,并努力向集成化、通用 化、模块化方向发展,为运载火箭测试技术的发展提供成熟、 先进、可靠的网络基础平台。 ℃;相对湿度最低 74.0%,最高 78.7%,波动范围在±
4.0%。控制精度均优于机组的设计和使用要求。

第一阶段结束后,机组关机后进行了设备检查,未发现蒸 发器、制冷剂回气管路或者挡水板结霜结冰现象。

第二阶段中,机组从14:30 开机,到15:20 机组送风参数达到稳定。整个过程中均未出现送风温湿度波动和蒸发器结霜现象。温度最低14.7 ℃、最高15.1 ℃,波动范围在±0.3 ℃;相对湿度最低52.6%,最高56.0%,波动范围在±2.5%。控制精度均优于机组的设计和使用要求。

通过两种送风工况的测试,优化后的空调机组出现压缩机 投入比上下波动和压缩机结霜的问题概率大大降低。本试验 中,机组稳定运行过程中,送风温度波动幅度在±0.7 ℃范围 内,湿度波动幅度在±4.0%范围内。文中未对所有的试验情 形均做描述,在后续的调试和保障任务中,该空调系统对其它 的送风参数也进行了试验和验证,送风温湿度控制精度均在要 求范围内。综上,采用本文将基于焓值差冷量阈值和传统 PID 露点控制相结合的压缩机控制策略后,整流罩空调机组送风温 湿度及控制精度均满足设计和实际使用需求。

3 结论

结合新风与表冷后目标露点的焓值差提出了一种带冷量阈 值的压缩机 PID 控制方法,并根据该机组蒸发器的实际情况 在表冷后增加了2个温湿度测量点参与 PID 控制。将新控制策 略与传统基于露点的压缩机 PID 控制方法相结合,有效的解 决了长期困扰某航天发射场整流罩空调机组的前级蒸发器结霜 和送风温湿度波动问题。优化后的整流罩空调机组运行稳定性 和可靠性得到了明显提升,温湿度控制精度分别达到了± 0.7℃和±4.0%,提升了系统保障能力。

参考文献:

- [1] 王 建,方广军,芦玉川.特殊条件下整流罩内温湿度变化规律的 分析 [J].导弹试验技术,2009.
- [2] 何昌伟. 船舶空调装置蒸发器结霜原因分析及故障排除 [J]. 中国 修船, 2006, 19 (1).
- [3] 孟庆龙, 闫秀英. 空调系统表冷器供冷量优化控制仿真研究 [J]. 系统仿真学报, 2016, 27 (6).
- [4] 从 华,谢金良,江鹏程,等. 基于 PLC 的组合式空调机组控制系 统设计 [J]. 计算机测量与控制, 2013, 21 (1).
- [5] 孙见君,杜存臣,滕文锐.制冷与空调装置自动控制技术 [M].北 京:高等教育出版社,2015.
- [6] 陈 进,刘仕杰,李 桥,等.基于力控的焓差室内空调器性能测 试监控系统 [J]. 计算机测量与控制,2014,22 (4).
- [7] Afram Abdul, Janabi—sharifi Farrokh. Review of Modeling Methods for HVAC Systems [J]. Applied Thermal Engineering, 2014, 67 (1): 507-519.



参考文献:

- [1] Doyle J, Routing TCP/IP Volume I [Z]. 1998.
- [2] Doyle J, Caroll J D, Routing TCP/IP Volume II [Z]. 2001.
- [3] Oppenheimer P. Top—Down Network design Second Edition [Z]. 2004.
- [4] GB/T 21617-2008. 基于以太网技术的局域网系统验收评测规范 [S]. 2008.