地球同步卫星 BSR 硅太阳电池阵输出功率 衰减规律分析

刘 帆,郭 静,郭小红,黄晓峰

(航天器在轨故障诊断与维修重点实验室,陕西西安710043)

摘 要:长期受粒子辐照、紫外辐照等因素的影响,地球同步卫星的太阳电池阵输出功率会出现较为明显的衰减。这里选取某地球同步卫星使用的背表面反射(BSR)硅太阳电池阵为研究对象,采用光强因子和温度因子修正太阳电池阵的输出功率,使用局部加权回归散点平滑法(LOWESS)分析了其在设计寿命期间的输出功率衰减规律;同时基于LOWESS建立了预测模型,用于硅太阳电池阵超寿运行期间的功率预测。实测数据表明:本文构建的预测模型可以满足超寿地球同步卫星在轨管理使用需求。

关键词:地球同步卫星;硅太阳电池阵;输出功率;局部加权回归散点平滑法(LOWESS)
 中图分类号: V 412 文献标志码: A DOI: 10.19328/j.cnki.2096-8655.2021.06.017

Analysis on Attenuation Rule of Back Surface Reflection Solar Cell Array Power in Geostationary Orbit Satellite

LIU Fan, GUO Jing, GUO Xiaohong, HUANG Xiaofeng

(Key Laboratory of Spacecraft In-orbit Fault Diagnosis and Maintenance, Xi'an 710043, Shaanxi, China)

Abstract: The output power of solar cell array in geostationary orbit satellite will obviously attenuate because of the long-term effects of space environment factors such as particle radiation and ultraviolet radiation. The back surface reflection (BSR) silicon solar cell array used in certain geostationary orbit satellite is analyzed in this paper. First, the output power is modified with the light intensity factor and the temperature factor. Then, the attenuation rule of the solar cell array power during the design life is analyzed with the local weighted scatterplot smoothing (LOWESS) method. Finally, a prediction model based on the LOWESS regression method is proposed for the prediction of the power of the BSR silicon solar cell array over its life operation. The test data show that the prediction model proposed in this paper can meet the on-orbit management requirements of extra-served geostationary satellite.

Key words: geostationary satellite; silicon solar cell array; output power; local weighted scatterplot smoothing (LOWESS)

0 引言

自1973年3月我国首次在实践一号科学试验 卫星上成功使用国产硅太阳电池阵以来,硅太阳电 池阵在光电转换效率、输出功率、电池阵面积和布 片效率等方面取得了长足的进步。由于地球同步 卫星在轨运行寿命一般在8a以上,每年的全光照期 约为272d,太阳电池阵长期受粒子辐射、紫外辐射 和冷热交变等因素影响,其输出功率会出现缓慢且 趋势明显的衰减现象^[1-3]。掌握太阳电池阵在轨性 能衰减规律不仅有助于改进功能设计,而且可以用 于优化卫星在轨运行管理策略。文献[2]基于遥测 数据,分析了背表面场反射(Back Surface Field Reflection, BSFR)硅太阳电池阵输出电流近6a在轨 运行期间的衰减情况。文献[3]对我国自主研发的 某类浅结、密栅硅太阳电池阵在轨输出功率衰减率 进行了分析。

收稿日期:2020-05-05;修回日期:2020-06-29

作者简介:刘 帆(1978-),男,硕士,主要研究方向为航天器故障诊断、数据分析。

本文以某地球同步卫星使用的 n+/p 型浅结、 密栅、背表面反射(Back Surface Reflection, BSR) 硅太阳电池阵为研究对象,通过修正太阳电池阵输 出功率计算结果,并采用非参数回归方法中局部加 权回归散点平滑法(Local Weighted Scatterplot Smoothing,LOWESS)分析了其在全设计寿命期间 的功率变化规律。据此建立统计预测模型,用于硅 太阳电池阵超寿运行期间的性能预测。

1 硅太阳电池阵输出功率计算方法

参照文献[2-7],太阳电池阵输出功率P为太阳 电池阵输出电压 V和输出电流 I的乘积,太阳电池 阵输出电压 V的计算公式为

$$V = V_{\rm B} + V_{\rm D} + V_{\rm W} \tag{1}$$

式中:V_B为母线电压;V_D为隔离二极管正向电压降; V_w为太阳电池阵与负载或蓄电池组之间线缆电 压降^[6]。

太阳电池阵输出电流I的计算方法与卫星电源 分系统组成结构相关。文中所分析卫星采用双独 立部分调节顺序线性母线,其电源分系统的基本组 成结构如图1所示。



图 电源分系统组成结构

Fig.1 Structure chart of the power subsystem

结合卫星下传遥测参数,太阳电池阵输出电流*I*的计算公式为

$$I = I_{\rm L} + I_{\rm S} + I_{\rm C} \tag{2}$$

式中:I_L为负载电流;I_s为分流电流;I_c为充电电流。

本文选取某卫星8a设计寿命期内遥测数据,依据式(1)和式(2)计算得出BSR硅太阳电池阵在每天12时的最大输出功率。输出功率值的归一化结果如图2所示。





图 2 中,太阳电池阵输出功率变化呈现马鞍形 曲线或双峰曲线形态,年周期性变化特征明显。其 中,峰值出现在每年的春分点和秋分点附近,鞍点 出现在冬至点附近,最小值出现在夏至点附近,整 体呈缓慢下降趋势。根据该硅太阳电池阵设计方 案,寿命末期时的秋分点相对寿命早期输出功率衰 减17.6%,而夏至点输出功率将衰减16.0%。但是 通过对图 2 中实测数据进行核算,寿命末期时的秋 分点实际输出功率比寿命早期仅下降5.0%,夏至点 输出功率比寿命早期也仅下降了4.5%,由此可知, 该太阳电池阵留有相当大的设计裕度。

2 BSR硅太阳阵输出功率衰减规律分析

2.1 硅太阳电池阵输出功率修正

为分析硅太阳电池阵输出功率衰减规律,需要 对输出功率的光强因子和温度因子进行修正^[8-11],这 里参照文献[12]中静止轨道1m²太阳电池阵面积 寿命初期输出功率估算公式:

$$P_{00} = S \times \eta \times F_{a} \times F_{c} \times F_{s} \times \cos \alpha \times \left[1 - r \times (T - T_{0})\right]$$
(3)

式中: P_{00} 为1m²太阳电池阵面积寿命初期输出功 率;S为空间太阳常数光强; η 为太阳电池光电转化 效率; F_a 为太阳电池阵组合损失因子; F_a 为太阳电池 阵布片效率; F_s 为日地距离因子; $\cos \alpha$ 为太阳光与 太阳电池阵法线方向的夹角余弦值;r为太阳电池 阵功率温度系数,硅太阳阵参考值为4.5‰;T为太 阳电池阵轨道工作温度; T_a 为标准条件下测试温 度,即25℃。

由式(3)可知,S、F_α、F_α可视为常值,η虽存在长

期衰减现象,但由于可纳入太阳电池阵输出功率的 总衰减效应,故可作为常值使用;余下的 $F_s \times \cos \alpha$ 即为光强修正因子 F_{LSC} , $[1-r \times (T-T_0)]$ 为温度修 正因子 F_{TCO}

本文使用STK软件获取ECIVVLH坐标系下的太阳相对于卫星的方位、俯仰和斜距信息:

$$F_{\rm s} = 1 / \left(\frac{R}{R_{\rm o}}\right)^2 = \left(\frac{R_{\rm o}}{R}\right)^2 \tag{4}$$

式中:R₀为日地距离常数;R为卫星到太阳的斜距。

 $\cos \alpha = \cos E * \cos A * \sin \theta + \sin E * \cos \theta$ (5) 式中:A 为太阳方位角;E 为太阳高度角; θ 为帆板 转角。

故光强修正因子F_{LSC}计算公式如下:

$$F_{\rm LSC} = F_{\rm s} \times \cos \alpha = \left(\frac{R_0}{R}\right)^2 \times$$

 $(\cos E * \cos A * \sin \theta + \sin E * \cos \theta) \quad (6)$

温度修正因子 $F_{\rm Tc}$ 计算公式如下:

$$F_{\rm TC} = \left[1 - r \times \left(T - T_0\right)\right] \tag{7}$$

光强修正因子 F_{LSC} 计算结果如图 3 所示,以 a 为 周期,光强修正因子变化曲线与输出功率类似,在 0.878~0.998之间变化,整体变化趋势保持平稳。



Fig.3 Curve of the light intensity correction factor

温度修正因子 F_{re}计算结果如图4所示。图中, 温度修正因子整体呈缓慢下降趋势,峰值出现在每 年的夏至点和冬至点附近,且在夏至点附近值最 大,最小值出现在春分点和秋分点附近。

比较图3和图4可知,光强修正因子和温度修 正因子在同一时刻的变化方向相反。依据温度修 正因子与光强修正因子绘制的散点图,如图5所示。 统计结果显示,温度修正因子与光强修正因子的相 关系数为-0.977,统计特性显著,两者之间具有较 强的负相关关系。



图4 温度修正因子

Fig.4 Curve of the temperature correction factor





Fig.5 Scatter plot of the light intensity correction factor and the temperature correction factor

依据式(3)~式(7),可以得出硅太阳电池阵输 出功率修正值计算公式如下:

$$P_{\rm c} = P / (F_{\rm LSC} \times F_{\rm TC}) \tag{8}$$

式中:P为硅太阳电池阵输出功率;Pc为输出功率的 光强和温度联合修正值。

硅太阳电池阵输出功率的修正结果如图6所 示。图中,红色散点为输出功率归一化值,黑色实 线为其修正值。对比可知,修正功率相对输出功率 幅值增大,波动范围相对缩小,其曲线形态也为马 鞍型曲线,且其变化周期与输出功率基本一致。



Fig.6 Correction curve of the silicon solar array output power

2.2 硅太阳电池阵输出功率衰减规律

目前,分析硅太阳电池阵输出功率衰减规律, 通常采用的方法是在完成太阳电池阵输出功率修 正后,使用二分点或二至点等特定时刻的功率数 据,通过多项式拟合或指数函数拟合等参数回归 (Parametric Regression, PR)分析方法,提取出衰减 趋势信息^[3,6]。此类方法存在以下2个缺陷:

 1)使用特定时刻的输出功率数据分析衰减规 律,相当于对原始分析数据进行了再次抽样。这种 方法使分析数据量大为减少,衰减规律变得易于提 取,但是由于舍弃了大量有效信息,所获取衰减规 律与实际衰减情况存在一定的偏差,且易受野值 点、离群点等异常数据的影响。

2)参数回归分析方法一般首先需要对数据模型进行假设,如多项式形式或指数函数形式,再估 计其中的参数。虽然这些假设模型一般基于理论 或前人的研究,但是由模型误设导致的设定误差 (Specification Errors, SE)仍不可避免。

针对上述问题,较为合理的解决方法就是通过 系统性的探索数据来找到衰减曲线,即非参数回归 方法(Non-parametric Regression, NR)。NR并不 需要预设函数形式,而是通过使用样本数据,根据 分组后的自变量计算因变量的平均值,并平滑成一 条曲线。这条曲线用一种更加精细的方式来描述 自变量与因变量之间的函数关系^[13],本文采用的是 最常用的LOWESS^[13-15]。

LOWESS是取一定比例的局部数据,在这部分 子集中拟合多项式回归曲线,通过数据子集加权残 差平方和最小,以此得出数据在局部展现出来的规 律和趋势。LOWESS使用的拟合多项式如下:

$$y_{i} = a + b_{1}(x_{i} - x_{0}) + b_{2}(x_{i} - x_{0})^{2} + \dots + b_{p}(x_{i} - x_{0})^{p} + e_{i}$$
(9)

式中:(x_i,y_i)为局部子集中的数据样本点*i*;x₀为局 部子集的焦点;e_i为数据样本点*i*的拟合残差;a、b_j 为多项式系数;p为多项式阶数。

LOWESS回归结果如图7所示。图中,散点为 硅太阳电池阵输出功率修正值,实线为依据功率修 正值得到的LOWESS回归曲线。依据LOWESS 回归曲线计算得出,该硅太阳电池阵在轨运行8a期 间,输出功率下降了4.15%,与图1显示的秋分点和 夏至点的在轨输出功率衰减情况接近,但衰减速率 略为降低。由此可知,仅采用二分点或二至点等特 定时刻功率数据易产生衰减偏大的问题。



此外,图7中输出功率的衰减趋势呈现出阶段 性变化的特点:1)卫星转入在轨运行阶段至第2年 7月份为快速衰减期,年均衰减率约为1.15%;2)在 轨第2年7月份至第4年7月份为平稳变化期,年均 衰减率基本为0%;3)在轨第4年7月份至第8年为 缓慢衰减期,年均衰减率约为0.37%。

作为对比,这里使用3阶多项式拟合模型提取 输出功率的衰减趋势信息,如图8所示。





图 8 显示卫星转入在轨运行阶段至第 3 年初 为快速衰减期,第 3 年至第 6 年初为平稳变化期, 第 6 年初至第 8 年为缓慢衰减期。由此可知, 3 阶 多项式拟合模型虽较为平滑, 但受限于模型设定 误差, 不仅快速衰减期和平稳变化期被延长, 且缓 慢衰减期的衰减速度呈现出逐步增大的趋势, 在 预测未来变化趋势时不可避免地出现估值过低的 问题。

3 基于LOWESS曲线的硅太阳阵输 出功率预测方法

文中获取的LOWESS回归拟合结果不仅可以 用于揭示硅太阳电池阵输出功率衰减规律,也可应 用于预测硅太阳阵输出功率。其思路较为简单,就 是通过拟合LOWESS回归结果构建长期预测模 型,并使用历史的LOWESS回归残差作为长期预 测模型的预测残差,将模型预测值与预测残差相加 得到最终的预测结果。

本文使用硅太阳电池阵在轨运行第8年的输出 功率修正值、光强修正因子和温度修正因子,使用 SPSS专家建模功能,构建了输出功率预测模型。 鉴于光强修正因子年周期变化规律的高度一致性, 本文直接使用了历史光强修正因子作为预测值。

$$P_{\rm c}' = P' / (F_{\rm LSC}' \times F_{\rm TC}') \tag{10}$$

式中:P'为硅太阳电池阵输出功率预测值;P'c为输 出功率的光强和温度联合修正预测值;F'_{LSC}为光强 修正因子预测值;F'_{TC}为温度修正因子预测值。

输出功率联合修正预测值*P*′_c计算公式如下:

$$P_{\rm C}' = P_{\rm C-lowess}' + P_{\rm C-residual}' \tag{11}$$

式中:P[']_{C-lowess}为输出功率联合修正长期预测值; P[']_{C-residual}为长期预测模型的预测残差。

温度修正因子预测值*F*′_{TC}计算公式如下:

$$F'_{\rm TC} = F'_{\rm TC-lowess} + F'_{\rm TC-residual} \tag{12}$$

式中:F'_{TC-lowess}为温度修正因子长期预测值;F'_{TC-residual} 为长期预测模型的预测残差。

 $P'_{C-lowess}$ 和 $F'_{TC-lowess}$ 的长期预测模型是使用SPSS 软件时间序列分析的专家建模功能获取,见表1。

表 1 长期预测模型 Tab.1 Long-term prediction model

参数	模型类型	变量转换	常数项参数估计值	差分项	滞后项参数估计值
功率修正值	ARIMA(0,1,0)	无转换	0	1	_
温度修正因子	ARIMA(0,1,13)	自然对数	0	1	滞后 12 -0.535 滞后 13 -0.285

联合修正输出功率长期预测模型的预测残差 P'_{Cresidual}如图9所示,温度修正因长期预测模型的预 测残差F'_{TCresidual}如图10所示。



硅太阳电池阵在轨运行第9年输出功率预测结 果如图11所示。图中,实线为预测值,散点为目前 累积4个月的硅太阳电池阵实际输出值。可见截至 目前,预测效果与实际情况符合度较好。

模型误差和在轨遥测数据采集误差是产生预 测误差的主要原因。硅太阳电池阵输出功率预测



图11 输出功率预测曲线



误差如图12所示,可见实际预测误差保持在±25W内,可以满足在轨管理使用需求。



Fig.12 Prediction error curve of the output power

4 结束语

本文以某地球同步卫星使用的BSR硅太阳电 池阵为研究对象,通过修正太阳电池阵输出功率计 算结果,采用LOWESS分析了其在全设计寿命期 间的功率变化规律,并据此建立统计预测模型,用 于硅太阳电池阵超寿运行期间的性能预测。后续 我们将继续使用在轨实测数据对预测结果进行检 验,同时针对单结砷化镓、三结砷化镓以及混合布 片的地球同步卫星太阳电池阵在轨输出性能衰减 规律展开研究。

参考文献

- [1] 薛梅,刘汉英,邹世纯,等.单结砷化镓太阳电池阵遥测数据分析[J].电源技术,2013,37(3):393-394,397.
- [2] 高剑锋,铁琳,蒋钦琳,等.FY-2C卫星太阳电池在轨性 能分析[J].测试与分析,2010,34(11):1186-1188.

- [3] 刘震,杜红.地球静止轨道卫星硅太阳电池在轨性能分析[J].航天器工程,2011,20(3):68-70.
- [4] 尹兴月,林君毅,王晟.MEO卫星太阳电池阵在轨功率 分析[J].电源技术,2013,37(6):1007-1009.
- [5] 黄才勇,钱成喜,蒋钦琳,等.FY-2C星电源分系统及其 在轨性能[J].上海航天,2005(增刊1):48-54.
- [6] 彭梅,王巍巍,吴静,等.太阳同步卫星太阳电池阵衰减因子分析[J].航天器工程,2011,20(5),61-67.
- [7]李建成,任登高,兰宝军.带有太阳电池阵的卫星电源 分系统在轨测试方法[J].飞行器测控学报,2007,26 (1):38-41.
- [8] 左子瑾,金迪,田华东.GEO卫星太阳电池阵输出电流 拟合算法研究[J].航天器工程,2017,26(2):84-90.
- [9] 张岩,魏强,邢杰,等.GEO轨道卫星单结砷化镓电池 阵在轨衰减特性分析[J].太阳能学报,2015,36(3): 546-550.
- [10] 何盼,孔陈杰,张强,等.IGSO卫星三结砷化镓太阳电 池阵在轨特性分析[C]//第九届中国卫星导航学术年 会论文集——S08测试评估技术.2018:182-186.
- [11] 李强,李会锋,李少强,等.晨昏轨道卫星三结砷化镓太阳电池阵功率衰减估计[J].空间电子技术,2019,16
 (1):89-96.
- [12] 谭维炽,胡金刚.航天器系统工程[M].北京:中国科学 技术出版社,2009:216-217.
- [13] 约翰·福克斯,非参数回归:平滑散点图[M].上海:格 致出版社,2015:1-2.
- [14] WILLIAM S C. Robust locally weighted regression and smoothing scatterplots [J]. Journal of the American Statistical Association, 1979, 74(368): 829-836.
- [15] 苏理云,梁昌海,李凤兰,等.基于LOWESS的函数系数自回归模型(FAR)优化及应用[J].重庆理工大学学报(自然科学),2020,34(3):228-239.