

雷电流缩比A波发生器电路设计与研究

雷电间接效应是指当雷电放电时伴随产生强大的脉冲电磁场，在电磁耦合效应下，部分雷电能量传导或辐射到机载电气电子设备上，引起过电压或过电流，对飞机电气电子设备造成损坏或干扰。为了探究雷电间接效应及其防护^[1]，根据相关波形标准^[2]，设计了一种雷电流发生器电路，该电路可以产生用于雷电间接效应研究的缩比A波^[3]，使用Matlab仿真软件通过改变RLC回路参数来研究影响波形参数的因素，设计出满足要求的波形发生器电路，最后按照仿真电路搭建了一个实际电路，测试结果显示实测波形与仿真波形相吻合，说明该发生器电路达到设计要求。

段泽民^{1, 2} 孙晓峰¹ 司晓亮³ 姚志成³ 许清涛³ / 1. 合肥工业大学电气与自动化工程学院 2. 安徽省飞机雷电防护省级实验室 3. 合肥航太电物理技术有限公司



段泽民/教授

关键词/Keywords

雷电间接效应 ·
电流发生器 ·
雷电防护 ·
电磁耦合 ·
Matlab仿真 ·
RLC回路 ·

0 引言

雷电是一种极其壮观的自然现象，地球上平均每天发生约800万次雷电，因此航行中飞机不可避免地会遭遇雷电环境^[4]，而要使一架具有现代化大规模集成电路、数字化设备的飞机出现灾难性故障，仅仅需要百万分之一焦耳的能量，因此伴随雷电而产生的巨大能量使飞行事故时有发生。通常雷电对飞机会产生两种损伤效应：直接效应和间接效应。雷电间接效应是指当飞机遭遇雷击时，伴随雷电流的瞬态过程会产生强大的脉冲电磁场^[5]，雷电电磁脉冲对飞行器的安全飞行危害^[6]极大，通过电磁耦合作用，会在机载电子电气设备连线上感应出电压或电流，并最终出现在设备端口上，造成设备功能受到干扰或损坏。目前，飞机设计中为了减轻飞机重量和提

高机动性等目的而普遍采用复合材料^[7-8]代替传统的铝合金材料，这就降低了机体对外部电磁环境的屏蔽效能，使得电子电气系统对电磁环境变得更加敏感和脆弱，遭遇雷击时损失更大^[9]。基于飞机与机载系统的发展趋势，提高飞机及机载设备的雷电间接效应防护能力的需求日益迫切。根据SAE ARP5412—2013标准，即飞机雷电环境和相关试验波形规定，选取并设计一种用于雷电间接效应试验的雷电流缩比A波电路，该电路可以产生幅值为10 kA、波前时间6.4 μs、半峰值时间64 μs的雷电流波形。

1 雷电流缩比A波波形

冲击电流发生器的工作原理^[10-11]：给电容长时间充电，把电能储存在电容器中，待电容器充电到目标电压，电容器在很短时间对负载放电使负载得到很大的瞬时功率。

本文研究的雷电流缩比A波是一种非振荡的双指数波，其工作在过阻尼状态，大量试验以及观测表明，雷电流波形随时间近似以指数规律上升至幅值，然后又近似以指数规律下降。Bruce和Godle 1941年提出了雷电流波形的双指数波形，雷电流缩比A波是一种单极性非周期的脉冲波形，也可近似为双指数波形，其最大峰值为10 kA；峰值时间 $T_1 = 6.4 \mu s$ ；半峰值时间 $T_2 = 69 \mu s$ ，其数学表达式为

$$i(t) = I_m k(e^{-\alpha t} - e^{-\beta t}) \quad (1)$$

式中， I_m 为雷电流幅值； i 为雷电流瞬时值； α 为波前系数； β 为波尾系数； k 为波

国防基础科研 (JCKY2016205B007)，工信部民机科研 (690638)。

形校正系数^[12]。

通常对于单极性脉冲的雷电流波形, 主要用三个参数来表示, 即雷电流的幅值 I_m 、波前时间 T_1 及半峰值时间 T_2 。波前时间是指雷电流从零上升到幅值的时间; 半峰值时间是指从零上升到幅值, 然后下降到幅值1/2的时间。在实际中由于雷电流在起始和峰值处常常叠加有振荡, 因此, 通常规定在上升沿取 $0.1I_m$ 和 $0.9I_m$ 两点A和B, 连接AB两点并向两边延长, 交时间轴于M, 交过幅值的水平线于C, 则该两点水平距离即为波前时间; 再由 $0.5I_m$ 的半幅值水平线交波尾于D点, 则M、D两点间水平距离即为半峰值时间, 雷电流波形图如图1所示。

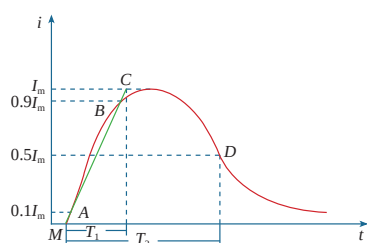


图1 雷电流波形

令

$$I(t) = \frac{i(t)}{I_m} = k(e^{-\alpha t} - e^{-\beta t}) \quad (2)$$

已知雷电流波形的 T_1 和 T_2 , 根据上式把A、B、C和D四点带入可得以下方程

$$k(e^{-\alpha t_A} - e^{-\beta t_A}) = 0.1 \quad (3)$$

$$k(e^{-\alpha t_B} - e^{-\beta t_B}) = 0.9 \quad (4)$$

$$k(e^{-\alpha t_D} - e^{-\beta t_D}) = 0.5 \quad (5)$$

$$t_A = 0.1T_1 - t_0 \quad (6)$$

$$t_B = 0.9T_1 - t_0 \quad (7)$$

$$t_D = T_1 - t_0 \quad (8)$$

$$k(e^{-\alpha t_C} - e^{-\beta t_C}) = 1 \quad (9)$$

式中, t_0 为正值, 因为峰值最高点C点的斜率为0, 可得到方程

$$\alpha e^{-\alpha t_C} - \beta e^{-\beta t_C} = 0 \quad (10)$$

联合以上几个方程, 可求得不同波形 T_1/T_2 的 α 、 β 和k值如表1所示。

从表1中可以看出, 波前系数 α 远小于波尾系数 β , 波前时间 T_1 主要由波尾系数 β 决定的, 而半峰值时间 T_2 主要由波前系数 α 决定。由 I_m 、k、 α 及 β 得

表1 标准波形对应的参数值

T_1/T_2	α	β	k	$t_0/\mu s$
6.4/69	11 354	647 265	1.094	0.64
8/20	77 130	248 400	2.32	0.679
10/350	2 125	245 600	1.05	1.943
1.2/50	14 710	2 074 000	1.04	0.241

出缩比A波的数学表达式为

$$i(t) = 10940.5(e^{-11354t} - e^{-647265t}) \quad (11)$$

2 电路参数计算与仿真

2.1 发生器回路参数设计

缩比A波的阻尼系数 $\varepsilon = R/2\sqrt{L/C} = 3.8$ 又 $I_m^* = I_m/(U_0/\sqrt{L/C}) = 0.126$, $T_1^* = T_1/\sqrt{LC} = 0.55$ 。

由此可以计算出当电流峰值分别为10 kA、7 kA、5 kA、3 kA和1 kA时回路的R、L和C, 如表2所示。

表2 电流发生器回路参数

C/ μF	L/ μH	R/ Ω	U_0/kV
15	9	5.8	61.10
15	9	5.8	42.77
15	9	5.8	30.55
15	9	5.8	18.33
15	9	5.8	6.11

2.2 回路的建模仿真

选取表2中的第一组参数进行仿真^[13-14], 其电路原理图如图2所示。

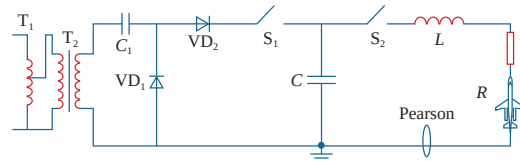


图2 表2第一组参数仿真电路原理图

仿真结果如图3所示。峰值、波前时间及半峰值时间等指标均达到标准要求(误差 $\pm 10\%$ 以内)。

2.3 充电电压对波形的影响

其他参数保持不变, 将电容充电电压 U_0 分别设置为6.11 kV、18.33 kV、30.55 kV、42.77 kV和61.1 kV, 其他参数保持不变, 仿真结果如图4所示。

仿真结果表明: 在其他参数不变时, 改变电容充电电压, 波形的波前时间和半峰值时间不

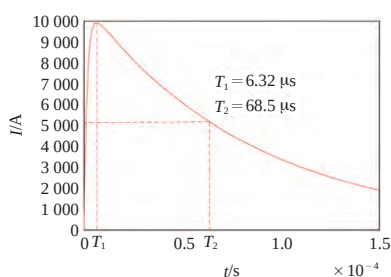
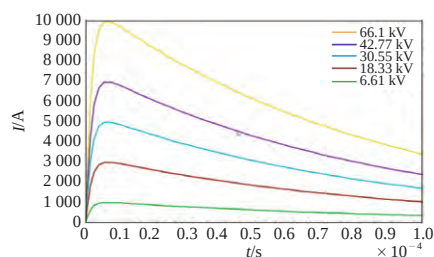


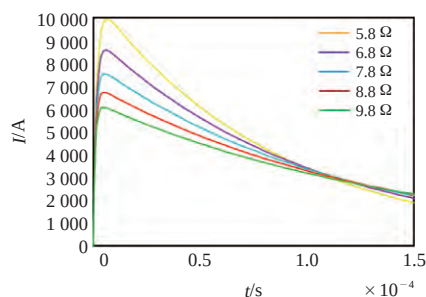
图3 仿真结果图

图4 将 U_0 重置后的仿真结果

变, 电流峰值随充电电压的升高线性增加。

2.4 调波电阻对波形的影响

同样保持其他参数不变, 将回路电阻 R 分别设置为 $5.8\ \Omega$ 、 $6.8\ \Omega$ 、 $7.8\ \Omega$ 、 $8.8\ \Omega$ 和 $9.8\ \Omega$, 其他参数保持不变, 仿真结果如图5所示。

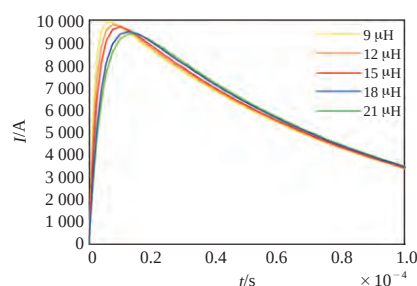
图5 将 R 重置后的仿真结果

仿真结果表明: 在其他参数不变时, 电阻主要影响半峰值时间及电流幅值, 电阻越大, 半峰值时间也越大, 电流幅值反而越小, 对波前时间几乎无影响。

2.5 调波电感对波形的影响

同样保持其他参数不变, 将回路电感 L 分别设置为 $9\ \mu\text{H}$ 、 $12\ \mu\text{H}$ 、 $15\ \mu\text{H}$ 、 $18\ \mu\text{H}$ 和 $21\ \mu\text{H}$, 其他参数保持不变, 仿真结果如图6所示。

仿真结果表明: 在其他参数不变时, 电感主要影响波前时间, 电感越小波前时间越短, 对半峰值时间几乎没有影响。

图6 将 L 重置后的仿真结果

3 发生器充电方式及其控制系统

3.1 充电方式的选择

冲击电流发生器通常采用两种充电方式: 恒压充电、恒流充电。恒压充电在充电初始时会产生很大的瞬态电流, 需要在回路中加入限流电阻, 导致充电速度慢, 效率低; 与恒压充电相比, 恒流充电^[15-16]电容器上电压均匀上升, 充电较快, 此外, 由于充电回路没有限流电阻, 充电效率大大提高, 因此采取恒流充电的方式。恒流充电装置及其控制原理如图7所示。

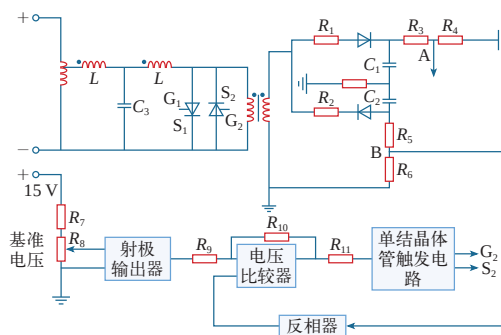


图7 恒流充电装置及其控制

图7为通过晶闸管控制升压变压器一次侧电源的原理接线图。发生器采用两个半波整流方式向主电容 C_1 和 C_2 充电。若要使 C_1 和 C_2 上的电压达到相等的某个值后停止充电, 则可以事先把图7中左下侧所示的低压分压器上的电位调到一个相应的基准电压值。待主电容充电后, 由直流分压器的A、B点取得一信号电压, 输入该电压到电压比较器, 让其与基准电压进行比较。一旦信号电压上升到基准电压值, 电压比较器便输出一个电压, 该电压可以让单结晶体管的触发电路触发工作, 由其发送一触发脉冲去触发晶体管使之导通。图7电路

可使电源在负半波下形成短路。由直流分压器A端输出的信号电压可使另一晶体管导通,此种情况和上述情况基本上相同,只是当基准电压为正时,图中的反相器需改为射极跟随器。

3.2 远程控制系统

发生器控制系统^[17-18]采用计算机实现对整个试验装置的自动化控制和操作,主要功能包括:试验波形选择、充电电压及电流数值设定、充放电方式选择、电压和电流数值显示、自动响铃和手动报警以及故障提醒和紧急停止等,整个系统自动化程度高,操作方便,控制系统结构图如图8所示。

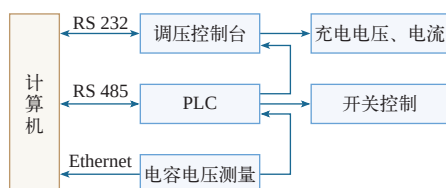


图8 波形发生器控制系统结构图

4 测量系统

由于脉冲电流发生器产生的是高电压、大电流的快脉冲信号,其波形前沿比较陡、上升时间短,要求测量系统具有快速响应的性能,因此对其测量提出了更高的要求。

4.1 电压测量

脉冲电流发生器充电电压幅值高达几十甚至上百千伏,远远大于示波器通道所能承受的电压,因此为了安全,需要用一种分压装置分压后才能进行测量;常用来测量脉冲电压的有电阻分压器、电容分压器及阻容分压器,由于电容式分压器^[19]相比于电阻分压器输入阻抗大,对被测电路的影响较小,因此选择电容式分压器测量电容两端电压,其原理图如图9所示,设分压比为 k 则

$$k = \frac{U_1}{U_s} = \frac{C_1 + C_2}{C_1} \approx \frac{C_2}{C_1} (C_2 \gg C_1) \quad (12)$$

4.2 脉冲电流测量

由于示波器和探头的耐压有限,在测量大幅值脉冲电流时不能直接使用示波器进行测量,此外,高电压干扰等也会对测量产生一定的误差,

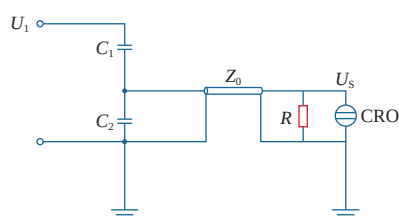


图9 分压器原理图

所以在测量冲击电流时有必要把高压端与示波器隔离起来,把大电流信号转换为小电压信号进行测量。脉冲电流技术中用来测量冲击电流的装置主要有电流互感器、分流器和Rogowski线圈。由于暂态和脉冲大电流的电流变化率极高,用电流互感器^[20-21]测量,其磁路容易出现饱和,使得输出不能很好地反映输入信号;电阻式分流器^[19]在测量暂态大电流时,在高频下,由于电感分布参数的影响会引起测量波形的畸变,造成测量的准确度不理想,而且还要注意测量回路的接地问题;Rogowski线圈^[22-24]是在非铁磁骨架上用铜线绕制而成。同以上两种测量方式相比,采用Rogowski线圈优点:结构简单,测量频带宽,频率范围可以从几千赫兹到几百兆赫兹,幅值测量范围可以从几安培到几百千安培,而且它与被测回路之间没有电的联系以及良好的热稳定性等优点。因此选择Rogowski线圈来测量试验中回路电流,测量系统原理如图10所示。

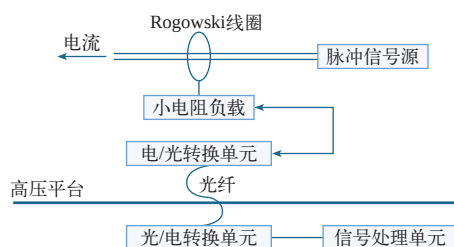


图10 测量系统基本原理

4.3 实测电流波形

经过系统调试和试验测得实测电流波形如图11所示。

5 结束语

雷电流缩比A波发生器主要利用电容器组并联放电产生满足一定幅值、波前和半峰值时间的电

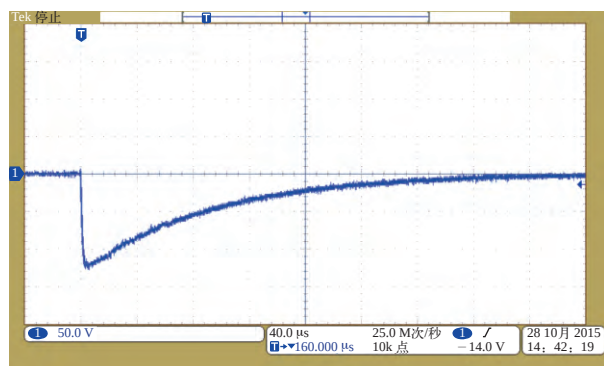


图11 实测波形图

流波形, 可用于飞机雷电间接效应试验。本文通过雷电流的双指数模型利用数值方法求取了不同波形 T_1/T_2 对应的 α 、 β 、 k 和 t_0 值。采用恒流充电方式对电容进行充电, 通过仿真及试验研究了回路各参数对电流波形的影响, 试验结果表明, 该波形发生器系统工作可靠, 各项指标能够达到试验设计要求。

参考文献

- [1] 段泽民, 司晓亮, 孙安宏, 等. 航空器雷电防护技术 [M]. 北京: 航空工业出版社, 2013.
- [2] SAE ARP 5412 REVB—2013 (R) Aircraft lighting environment and related test waveforms [S]. Society of Automotive Engineers, 2013.
- [3] 段泽民, 曹凯峰, 等. 飞机雷电防护试验与波形 [J]. 高电压技术, 2000, 26 (4): 61-63.
- [4] 虞昊, 等. 现代防雷技术基础 [M]. 北京: 清华大学出版社, 2005.
- [5] 田杨萌. 雷电电磁脉冲的产生机理 [J]. 物理与工程, 2006, 16 (5): 34-37.
- [6] 赵玉龙, 刘光斌, 余志勇. 飞行器LEMP危害及防护研究 [J]. 电子设计工程, 2012, 20 (1): 51, 85-87.
- [7] 张继奎, 张江, 等. 复合材料层合板雷击损伤数值模拟研究 [J]. 高科技纤维与应用, 2014, 39 (1): 36-39.
- [8] 赵金龙, 陈晓宁, 等. 玻璃纤维复合材料雷击破坏仿真与试验 [J]. 玻璃钢/复合材料, 2015 (1): 42-47.
- [9] SAE ARP 5416—2013 Aircraft Lighting Test Method [S]. Society of Automotive Engineers, 2013.
- [10] 韩旻, 邹晓兵, 张贵新. 脉冲功率技术基础 [M]. 北京: 清华大学出版社, 2010.
- [11] 陈景亮, 姚学龄, 孙伟. 脉冲电流技术 [M]. 西安: 西安交通大学出版社, 2008.
- [12] Gulyas A, Szedenik N. 3D simulation of the lighting path using a mixed physical-probabilistic model—the open source lighting model [J]. Journal of Electrostatics, 2009, 67 (2): 518-523.
- [13] 陈景亮, 姚学玲, 袁梅珍. 冲击电流发生器回路参数的仿真计算 [J]. 电磁避雷器, 2003 (4): 40-44.
- [14] 田树军, 王巨丰, 何振东. 基于Matlab语言的冲击电流发生器的仿真 [J]. 广西电力, 2005, 28 (2): 56-58.
- [15] 尚雷, 王相纂, 裴元吉, 等. 新型软开关高压脉冲电容恒流充电方法分析 [J]. 强激光与粒子束, 2001, 13 (2): 241-244.
- [16] 刘黎, 危立辉. 开环PWM控制储能电容恒流充电方法 [J]. 现代科学仪器, 2010, 12 (6): 40-43.
- [17] 邵奎. 基于RS 485的分布式多总线通信系统设计 [D]. 南京: 南京理工大学, 2013.
- [18] 于海生. 计算机控制技术 [M]. 北京: 机械工业出版社, 2010: 55-56.
- [19] 刘金亮, 怀武龙, 霍哲, 等. 一种测量脉冲高压电压的电容分压器 [J]. 强激光与粒子束, 2000, 12 (1): 122-124.
- [20] 邱瑞, 周长庚, 罗勇, 等. 高压平台上脉冲电流测量 [J]. 现代电子技术, 2012, 35 (9): 122-124.
- [21] 张仁豫, 陈昌渔, 王昌长. 高电压试验技术 [M]. 北京: 清华大学出版社, 2009.
- [22] 邹积岩, 段雄英, 张铁. 罗柯夫斯基线圈测量电流的仿真与实验研究 [J]. 电工技术学报, 2001, 16 (1): 81-84.
- [23] 李红梅, 邱景辉, 林澍. 脉冲电流测量线圈的理论分析与试验研究 [J]. 电子测量与仪器学报, 2004, 18 (增刊2): 703-707.
- [24] 李东, 董非, 赵故, 等. 基于线圈倾斜方法的永磁同步直线电机推力波动抑制研究 [J]. 电气工程学报, 2015, 10 (8): 45-49.

(收稿日期: 2017-01-06) EA