電動航空機向けマルチレベル変換器システムと 協調制御による軽量化

Light weight power electronic system using the combination of 2 converters for the electric aircraft

岩田 明彦(Iwata Akihiko)

1. 研究概要

地球温暖化ガス対策は急務であり、各産業界では温暖化ガスを排出しない方式への移 行や機器の高効率化によって温暖化ガスの排出量を抑制する取り組みを進めている。 航空機産業では 2040 年頃の実用化を目指して電動航空機の研究・開発が本格化してい る^{(1),(2)}。航空機の電動化では数 MW~数 10MW の軽量 DC グリッドの採用が検討されて おり、発電機で得られた直流電圧やバッテリーの電圧を安定化する DC/DC コンバータ が必要とされる。しかし、従来の PWM 方式の DC/DC コンバータはリアクトルの重量 が大きく航空機への搭載には不向きである。そこでフライングキャパシタを用いた スイッチドキャパシタコンバータが軽量 DC/DC コンバータの候補として期待されてい る⁽³⁾。筆者らは、航空機向けとして 5 段階の昇圧が可能な階調制御型スイッチドキャパ シタコンバータを提案し、配線程度のインダクタでも安定した昇圧動作が可能なことを 21 年度の学内研報告や学会にて発表済みである⁽⁴⁾。本報では、発電機後段の AC/DC コ ンバータを模擬した PWM チョッパと階調制御型スイッチドキャパシタコンバータとを 組み合わせたコンバータシステムについて報告する。PWM チョッパとスイッチドキャ パシタコンバータとの連携制御により、チョッパの入力電圧が大きく変化した場合でも 安定した DC 出力が得られることを示す。またスイッチドキャパシタコンバータの昇圧 切替え動作時にチョッパによる電流限動作モードを利用することで、切替え時過電流を 許容範囲内に抑制できることを示した。

2. 階調制御型スイッチドキャパシタコンバータ

図 1 は階調制御型スイッチドキャパシタコンバータ(Gradationally Controlled Switched Capacitor Converter :GC-SCC)を示しており、2つのビットインバータの出力 電圧を加減算することにより、5段階の昇圧率を得ることができる。ビットインバータの 加減算時の回路ループに起電力が生じないよう電圧が設定されているものの、実際には 電圧のずれが生じるためループ内に起電力が発生し、電源電流のリプルが増大する。そ れを抑制する方式が図2に示されており、充放電モードの始点電流 iot1と終点電流 iot2と が同じになるようキャパシタの電圧目標値を定め、時間幅制御により各キャパシタの電 圧を目標値に追従させている。充放電電流は始点と終点が等しいとき最もリプルが小さ くなり、図3に示すように配線程度のインダクタでも十分にリプル電流を抑えることが 可能である。 3. スイッチドキャパシターコンバータシステム

図4はPWM コンバータとGC-SCCを連携したDCグリッドシステムの構成を示して いる。発電機の出力電圧が大きく変化した場合、GC-SCC を5 段階に切り替え、さらに 段間を埋めるよう PWM コンバータを制御する。大きな電圧変化を GC-SCC が補償する ため、PWM コンバータの昇圧率を最小限に抑え Boost インダクタを小型化できる。

図 5 は、グリッドシステムの動作を PSIM シミュレーションにより検証する ための回路構成である。PS は電圧が変 化する関数電圧源であり、今回は GC-SCC の特性を把握しやすいように電圧 を 100V~500V と大きく変化させた。 PS の後段に設けられるチョッパは図 4 の回路の PWM コンバータを模擬して いる。チョッパの後段には GC-SCC コ ンバータが接続され、その出力を負荷に 導く。制御回路は GC-SCC Cont.と Chopper Cont.から構成されており、 GC-SCC Cont.は入力電圧 Vin の値を受 け GC-SCC の昇圧率を設定する。 Chopper Cont.は出力電圧 Vout が目標 電圧となるようチョッパを制御する。 図 6 は、Vin に対する GC-SCC および チョッパの昇圧率の関係を示したもの である。A 点から B 点まで移動した場合でも、 大きな電圧の変化はGC-SCC が補償するため、 その段間を埋めるチョッパの昇圧率は最大で も1.5倍に留まっていることがわかる。

次に GC-SCC Cont. は Fig.2 で示した C₁、 C2の電圧の制御ブロッ クに加え、昇圧率切替え 時の過電流対策として 2 つの制御が組み込ま れている。1つは昇圧率 切替え時にチョッパの 出力側の平滑コンデン サを切り離す Filter



図5.連携グリッドシステムのシミュレーション用構成 Fig.5 Simulation diagram of the grid system with GC-SCC

Step-up ratio Cont.

GC-SCC Control

L

I_{chop}

Chopper Control

100V· 500V

PS

Switch 制御である。昇圧率切替え時に は、GC-SCCの充放電ループに大きな 起電力が生じ、Lc が小さい条件では平 滑コンデンサから過大な電流が流れ てしまう。その対策として切替え時に 平滑コンデンサを切り離し、過大が流 れることを阻止する。もう1つは、切 替え時の過電流を検知し GC-SCC コ ンバータの動きにリミットをかける Current limit 制御である。GC-SCCの 電流 iscc が一定値を超えるとS1~S4の ゲートを遮断し電流の上昇を抑制する よう働く。

図 7、図 8 に入力電圧 Vin を約 1 秒か けて 500V から 100V まで下げた場合の シミュレーション結果を示している。こ のときの Lc の値は配線程度の 2µH に 設定した。図 7 において、切替え時の最 大電流は、過電流の 2 つの対策が功を奏 し、最大定常 issc 電流の 2 倍以内(< 500A)に抑えられている。また、出力電 圧変動は 5%以下に留まっている。加え て図 8 では、切替後②の定常リプル電流 が±10%以下に収束していることが確認 される。









4. あとがき

超軽量の階調制御型の GC-SCC コンバータで構成されるグリッドシステムを提案し、 PWM チョッパとの組み合わせによりグリッド電圧の安定化ができることを確認した。

参考文献

(1) JAXA,航空機電動化(ÉCLAIR) コンソーシアム,

http://www.aero.jaxa.jp/about/hub/eclair/pdf/eclair_vision.pdf

(2)岩田,:「航空機電動化に向けたパワーエレクトロニクスへの期待」,応用物理学会先進パワー半導体分科会第7回講演会,2020

(3) H. Schefer, et al. [Discussion on Electric Power Supply Systems for All Electric Aircraft], IEEE Access, Volume 8,2020

(4) 2021 電気学会全国大会 WEB18-B2、4-109