L-44

# メカニカルシャッターを用いた強力空中バースト音波の形成

# Burst Waves Generation of High-Intensity Aerial Ultrasonic Waves Using Mechanical Shutter

○大隅歩<sup>1</sup>, 伊藤洋一<sup>1</sup> \*Ayumu Osumi<sup>1</sup>, youichi Ito<sup>1</sup>

Abstract: We propose a new method to shape a burst wave of high-intensity ultrasonic waves without signal processing. In this report, we attempted to shape the burst wave has excellent properties of rise up and fall time by mechanical shutter.

#### 1. はじめに

空中に強力な超音波を照射することが可能な点集束 型超音波音源「1」は、液体や微粒子の非接触除去や非 接触マニュピレーション、非破壊検査など種々の工 業・産業技術に応用されている。このような技術に超 音波を利用する場合、連続波の他にバースト波やチャ ープ波などを用いることが多々ある。一方、音源を間 欠的に駆動し、これらの波を照射する場合その立ち上 がり、立ち下がり時間は、応用技術の効果や精度、感 度等に大きく影響を与える。筆者らが開発した極めて 強力な空中超音波を放射できる点集束型音源を、バー スト駆動し音波放射した場合、機械的なQ値が高いた め立ち上がり、立下り時間は遅くなってしまう。そこ で本報告では、点集束音源とメカニカルシャッターを 組み合わせて、その特性を改善、制御する強力空中バ ースト音波の形成方法 [2] について検討を行ったので 報告する。

## 2. 実験装置と方法

Fig. 1 に強力空中バースト音波形成に用いる実験装置を示す。強力空中超音波の発生には、縞モード振動 板式点集束型音源(20 kHz)を使用する。この音源から放射される音波は、音源開口から距離 140 mm の位置で 直径約 10 mm の円形断面内に集束する。実験は、Fig. 1 のようにメカニカルシャッター(外形 60mm, 内径 30 mm、厚さ 12 mm)の開閉用ブレード部(開口から 10 mm の位置)と音波集束点 O の位置を一致させて配置 する。波形計測は、シャッターの開閉用ブレード部の すぐ後ろに 1/8 インチマイクロホン(GRAS 社 40DP)を 配置することで、メカニカルシャッターで強制的に切 断されバースト波となった音波を受波し、オシロスコ ープで観測する。

## 3. シャッター内部の音場

Fig.2は、Fig.1のy軸上(集束点Oを通る軸)に沿った自由空間音場とシャッター内部の音場を計測した結果である。なお、図の斜線部はシャッター内部、横

1:日大理工・教員・電気



Fig. 1 Schematic view of experimental device Position of Shutter blade = Converging point O







Fig. 3 Relationship between electric input power and sound pressure at fundamental frequency and harmonic frequencies

軸は集束点 O を原点とした距離関係を示しており、正 方向が音源側である。計測は供給電力0.5 W で行った。 結果より、自由空間音場と異なり、シャッター内部に 音圧のピークが存在する音圧分布になっている。シャ ッターを配置した時の集束点 O における音圧の供給電 力特性を Fig. 3 に、音波波形の一例を Fig. 4 (a), (b)に示 す。結果より、照射音波強度が増すほど、高調波成分 の割合が大きくなり、波形も大きく歪んでいる<sup>[3]</sup> 4. バースト音波の形成

4.1 バースト駆動による音波放射特性

Fig. 1 に示す空中超音波音源をバースト駆動させた 時の放射音波を集束点 O で観測した。印加電圧のバー スト周期は 250 ms、デューティー比は 50%とした。Fig. 5 (a), (b)は、音源への供給電力を 0.5 及び 30 W にした 時の結果であり、供給電力の大きさに関わらず、いず れも立ち上がり、立ち下がりに約 60 ms 要している。 また、供給電力が 30 W になると非線形効果により波形 が歪み、バースト波の形状に変化が生じる。なお、電 圧の印加時間が約 125 ms 以下では、連続駆動時の音圧 値に達しないことが分かった。

4.2 メカニカルシャッターによるバースト音波形成

Fig.1の超音波音源を用いて連続波を照射し、メカニ カルシャッターによりバースト波を形成することを試 みた。シャッタースピードは8ms~4sまで可変可能で ある。Fig.6(a),(b)は結果の一例で、供給電力を0.5及 び30Wとした時の結果を示している。結果より、供給 電力に関わらず立ち上がり、立ち下がり時間はともに 約2ms以下であり、急峻な立ち上がり、立ち下がりを 持つ強力空中バースト音波が形成出来ている。なお、 上述の結果と同様に音波強度の増加に伴い、放射音波 に強い非線形性が表れていた。

5. まとめ

連続的に駆動する空中超音波音源とメカニカルシャ ッターを用いて、強力空中バースト音波の生成を試み た。その結果、本手法において高い音波強度を保ちつ つ、急峻な立ち上がり、立ち下がりを持つバースト音 波を形成できることを明らかにした。

6. 参考文献

 [1] 伊藤洋一:「縞モード振動板並びに放物面反射板を 用いた一点集束型空中超音波音源」音響学会誌, Vol.
46, pp. 383-390, 1990.

[2] 大隅歩,伊藤洋一:「メカニカルシャッターを用いた強力空中超音波のバースト波形成」,日本音響学会秋季研究発表会講演論文集,pp.1319-1320, 2012.

[3] 鎌倉友男:「非線形音響の基礎」, 愛知出版, 1996.



Fig. 4 Sound pressure waveform at the converging point ; (a) 0.5 W, (b) 30 W



Fig. 5 Sound pressure waveform of burst wave at the converging point; (a) 0.5 W, (b) 30 W



Fig. 6 Sound pressure waveform of burst wave using mechanical shutter at the converging point ; (a) 0.5 W, (b) 30 W