素子間相互結合の影響を考慮した DOA 推定の研究

概要:アレーアンテナを用いて平面波の到来方向(Direction of Arrival, DOA)の推定を行う高分解能アルゴリズムとして, MU-SIC(MUltiple SIgnal Classification)法が知られている.しかし アレー素子間の相互結合の影響により, MUSIC 法のような高分 解能アルゴリズムを用いても,推定精度が劣化するという問題が ある.また,素子間相互結合の補償方法として,USV(Universal Steering Vector)を用いた手法が非常に有効な手法として知ら れているが,受信アレーアンテナ付近に未知の散乱体が存在す る場合には適用が困難になってしまう.そこで本報告では,受 信アレーアンテナ付近に散乱体が存在している場合に適用可能 なUSV を実験的手法により生成しその推定精度について計算 により求めたので報告する.

キーワード: MUSIC 法, DOA, USV, MoM

1. まえがき

MUSIC 法は超高分解能到来方向推定手法の一つとし て知られている [1][2]. MUSIC 法では,空間に複数個配 置された素子で信号を受信し,その受信電圧の位相差か ら到来方向を推定する.しかしながら通常,MUSIC法 で用いられているステアリングベクトルはアレーアンテ ナの素子位置のみを考慮した CSV(Conventional Steerin Vector)であり,素子間相互結合の影響については考慮し ていない.そのため,実際の受信電圧とステアリングベク トルとの間でずれが生じてしまい,正確な推定が困難と なる問題がある.そこでアレー素子間の相互結合を補償, または低減するために様々なアレーキャリプレーション の方法が研究されている.

Gupta 氏らは, 給電ポート間の相互インピーダンスを 用いて相互結合の影響を含む受信電圧ベクトルから相互 結合の影響を含んでいない開放電圧ベクトルを厳密に求 め,正確な DOA 推定を可能とした [3].しかしながら, アンテナ素子の形状が複雑な場合やアンテナ素子の電気 長が大きい場合は,開放電圧の定義が困難となり,ポー ト上の開放電圧ベクトルと受信電圧ベクトル間の関係は, 給電ポート間の相互インピーダンスだけでは表現できな い問題が残っている.

また,複雑な形状のアンテナにも対応した補償方法と して,ステアリングベクトルを変化させることで素子間 相互結合を補償するという手法として,USV(Universal Steering Vector)が挙げられる[4][5].USV はまず,モー メント法 (Method of Moment, MoM)の概念を利用して, アレーアンテナをセグメントに分割し,セグメント間の 結合から導出されたポート部分のアドミタンス行列を用 いることで,任意のアレーアンテナの実際の受信電圧を 生成する.次に,生成した受信電圧をUSV と定義して, CSV の代わりにステアリングベクトルとして用いること で正確な到来方向推定を任意のアレーアンテナでも可能 にするという手法である.この手法は,Gupta氏らの手

原 芳明, 陳 強, 澤谷 邦男 (東北大学大学院工学研究科),

法では補償が困難であった複雑な形状のアンテナにも適 用が可能である.

しかしながら,実環境のように受信アレーアンテナ付 近に未知の散乱体がある場合には,散乱体を考慮した正 確な USV の生成が困難となるので精度が劣化してしまう という問題がある.本報告では,実験的手法により散乱 体の影響を考慮した新しい USV を生成し,到来方向推定 精度比較を行ったので報告する.

2. CSVとUSV

2.1 CSV

まず,図1に示すような M 素子のアレーアンテナに L 波の平面波が到来した例をとって,MUSIC 法の原理を説明する.一般にアレーアンテナの受信信号ベクトルは

$$\mathbf{X} = A\mathbf{F} + \mathbf{N}_M \tag{1}$$

と表すことができる.ここで,X は M 次元の受信信号ベクトル,A はアレーアンテナの $M \times L$ のステアリング行列,F は L 次元の入射電圧ベクトル,N_M は M 次元の雑音ベクトルである.X は測定により得られるので既知であり,平均雑音電力を σ^2 と定義したとき σ^2 も測定により得られるため既知である.一方,A は到来波の到来方向に依存するため未知である.このときF を直接求めるのではなく,F の相関行列S に着目する.入射波と無相関な雑音のみを想定した場合,X の相関行列 R_{xx} は,

$$R_{xx} \equiv \mathbf{E}[\mathbf{X}\mathbf{X}^H] = ASA^H + \sigma^2 \mathbf{I} \tag{2}$$

$$S = \mathbf{E}[\mathbf{F}\mathbf{F}^H] \tag{3}$$

と表すことができる.ただし,E[] は複数回サンプリングしたときのアンサンブル平均を表し,上付きのH はエルミート共役を表している.また,アンサンブル平均のためのサンプリング数をスナップショット数という. R_{xx} を固有値展開することにより,M 個の固有値 $\lambda_i (i = 1, 2, ..., M)$ とそれぞれの固有値に対応するM次元の固有べクトル $\mathbf{e}_i (i = 1, 2, ..., M)$ が得られる.その固有値は実数で,

$$\lambda_1 \ge \lambda_2 \ge \dots \ge \lambda_L > \lambda_{L+1} = \dots = \lambda_M = \sigma^2 \qquad (4)$$

という関係を持つ.このとき, L が到来波の数を表して おり,平均雑音電力 σ^2 より大きい値を持つ固有値に対応 する固有ベクトルが張る部分空間は信号に関する部分空 間であり, σ^2 と対応する固有ベクトルが張る部分空間は 雑音に関する部分空間である.今回は到来波の数Lが分 かっているとする.式(2)より,雑音部分空間を張る固 有ベクトル $\mathbf{e}_i(i = L + 1, L + 2, ...M)$ は全て到来方向の ステアリングベクトルに直交するので,この関係を用い

東北大学電気通信研究所工学研究会 伝送工学研究会

²⁰¹² 年 12 月 18 日 東北大学 電子情報システム・応物系 451・453 会議室

てステアリング行列を求めることができる.具体的には, ポートにおける電流は, MUSIC スペクトラム $P_{MU}(\theta, \phi)$ を

$$P_{MU}(\theta,\phi) \equiv \frac{[A^c(\theta,\phi)]^H [A^c(\theta,\phi)]}{\sum_{i=L+1}^M |\mathbf{e}_i^H [A^c(\theta,\phi)]|^2}$$
(5)

$$= \frac{[A^{c}(\theta,\phi)][A^{c}(\theta,\phi)]}{[A^{c}(\theta,\phi)][E_{N}][E_{N}]^{H}[A^{c}(\theta,\phi)]}$$
(6)

と定義し, θ , ϕ に対する P_{MU} の L 個のピークを探すことにより,入射波の到来方向を求めることができる.ここで, $[A^{c}(\theta,\phi)]$ は CSV を表しており,受信アレーアンテナに等間隔リニアアレーを用いて xy 平面を走査した場合,

$$[A^{c}(0,\phi)] = [1, e^{-jk_{0}d\sin\phi}, \cdots, e^{-j(M-1)k_{0}d\sin\phi}]^{H}$$
(7)

と表すことができる.このとき d はアレー素子間隔, k_0 は自由空間の波数である.また, E_N は

$$E_N = [e_{L+1}, \cdots, e_K] \tag{8}$$

と表される.



図 1: L 波到来 M 素子アレーアンテナ.

2.2 USV

ここでは USV について述べる.モーメント法の概念を 取り入れ,図2に示すように任意形状のアレーアンテナ を合計*N*個のセグメントに分割する.その際,各セグメ ント間の自己・相互インピーダンス行列を[*Z*]とすると,

$$[Z][I] = [V^{inc}(\theta, \phi)] \tag{9}$$

となる.ここで, [I] は各セグメントを流れる電流ベクト ルであり, $[V^{inc}(\theta, \phi)]$ は各セグメントへの入射波を表す 長さ N の電圧ベクトルである.式 (9) からアレー素子の

$$[I^{ter}] = [Y^{ter}][V^{inc}(\theta, \phi)] \tag{10}$$

と表すことができる.ここで $[I^{ter}]$ はアレー素子数 M の 長さを持つベクトルとなり, $[Y^{ter}]$ は [Z] の逆行列 (アド ミタンス行列) [Y] の中, M 個の受信ポートと N 個のセ グメントとのアドミタンスに対応する $M \times N$ の行列で ある.アレー素子の付加インピーダンスを Z_l とすると, 受信ポートにおける受信電圧ベクトル, すなわち USV は

$$[A^u(\theta,\phi)] = Z_l[Y^{ter}][V^{inc}(\theta,\phi)] \tag{11}$$

と求められる.以上より求められた USV を CSV の代わり に用いることで,素子間相互結合の影響を考慮した DOA 推定が可能となる.



図 2: セグメントに分割したアレーアンテナ.

2.3 CSV と USV の解析結果

解析モデルを図3に示す.素子間相互結合が強く,Gupta 氏の手法が適用できないモデルとして今回は1波長ルー プアレーアンテナを用いた.図中の点線は今回散乱体と してランダムに傾きを与えた長さ $\lambda/2$ のケーブルである. ケーブルはアンテナポート部分から $\lambda/4$ 離れた位置に配 置している.散乱体を含まない解析モデルではこの散乱 体は加えられておらず,アレーアンテナのみで構成され ている.解析パラメータは表1に示す.

まず,散乱体を含まない場合での DOA 推定精度結果 を図4に示す.USV1は,散乱体を含んでいないモデル のUSVであり,素子間相互結合の影響を考慮しているた め散乱体がないモデルでは非常に高精度な推定が可能と なっている.また,散乱体を含んでいないモデルであって も CSV では推定が困難となっていることが確認できた. これは CSV では素子間相互結合の影響を考慮していない ためと考えられる.

次に,散乱体を含むモデルについて DOA 推定精度の 比較を行った.その結果を図5に示す.ここで,USV1は 散乱体を含まないモデルでのUSVであり,USV2は散乱 体を含んだモデルでのUSVである.散乱体がないときに は高精度な推定が可能であったUSV1だが,散乱体が加 わることで非常に精度が劣化していることが確認できる. USV2 では,正確な推定が可能となっているが,散乱体の形状が未知の実環境では USV2 の生成は困難である.

この結果から,ケーブルのような散乱体を含む実環境ではUSVの適用は困難だと考えられる.そこで,散乱体を含む実環境に対応した新しいUSV(Estimated-USV:E-USV)の生成とその解析結果について次の章で述べる.



図 3: 3 × 3 素子 1 波長ループアレーアンテナ.

Frequency	$f = 300 \mathrm{MHz}$
Total number of antenna elements	$M = 3 \times 3$
Total number of antenna segments	$N = 8 \times 9$
Total number of scatterer segments	$N_S = 0, 3 \times 9$
Spacing between antenna elements	$d = 0.5\lambda$
Number of arrival signals	L = 2
SNR	20 dB
Number of snapshots in MUSIC	$K_M = 50$

表 1: MUSIC 法パラメータ

3. E-USV(Estimated-USV)

3.1 E-USV の生成方法

散乱体が加わることで USV を用いても正確な DOA 推定が困難になることは既に述べた.そこで,未知の散乱体を含んだ既知のアレーアンテナに既知の角度から1 波ずつ参照波を入射していき散乱体の影響を考慮した USV を生成する.この新しく生成した USVを E-USV(Estimated-USV) として以下で図 6 を用いて生成方法について説明する.まず,既知の角度 (θ_1, ϕ_1) から参照波を1 波入射



図 4: 散乱体を含まないときの MUSIC スペクトラム (CSV,USV1).



図 5: 散乱体を含むときの MUSIC スペクトラム (CSV,USV1,USV2).

するとアレーアンテナのポート部分を流れる電流は

$$[I^{ter}(\theta_1, \phi_1)]_M = [Y^{ter}]_{M \times N} [V^{inc}(\theta_1, \phi_1)]_N \qquad (12)$$

と表すことができる.ここで, $[I^{ter}(\theta_1, \phi_1)]$ は測定により 計測が可能な大きさMのベクトル. $[V^{inc}(\theta_1, \phi_1)]$ はア ンテナ形状と参照波の入射角度によって決まる大きさが Nのベクトルである.ここで未知となっているのは,大 きさが $M \times N$ の行列 $[Y^{ter}]$ でありこれは散乱体の影響 を含んだものとなっている.この $[Y^{ter}]$ を求めることが できれば,散乱体を考慮した USV の生成が可能となり, 散乱体がある状態でも正確な推定が可能となる.そこで, 先ほどと同様に複数の角度から1波ずつ参照波を入射し ていくことで式 (13) を複数生成する.

$$[I^{ter}(\theta_i, \phi_j)]_M = [Y^{ter}]_{M \times N} [V^{inc}(\theta_i, \phi_j)]_N \qquad (13)$$

このとき参照波の数を L_E ,また参照波の θ 成分の数をI, ク位置が分かりにくくなっている.次に参照波の間隔を ϕ 成分の数を J とすると $1 \le i \le I$, $1 \le j \le J$ となり, 小さくしたときの結果を図 8 に示す.参照波の間隔を細

$$L_E = I \times J \tag{14}$$

がなりたつ . すると複数 (L_E) の式 (13) をひとつの式に まとめると

$$[I^{ter}]_{M \times L_E} = [Y^{ter}]_{M \times N} [V^{inc}]_{N \times L_E}$$
(15)

となる.この式(15)の一般化逆行列

$$Y^{ter}] = [I^{ter}]([V^{inc}]^H [V^{inc}])^{-1} [V^{inc}]^H$$
(16)
(L_F < N)

$$[Y^{ter}] = [I^{ter}][V^{inc}]^H ([V^{inc}][V^{inc}]^H)^{-1}$$
(17)
$$(L_F > N)$$

を解くことで E-USV 用の散乱体の影響を考慮した $[Y^{ter}]$

が生成できる.以上の方法で生成された [Y^{ter}] を用いる ことで,

$$[A^e(\theta,\phi)] = Z_l[Y^{ter}][V^{inc}(\theta,\phi)]$$
(18)

と E-USV が生成される.



図 6: E-USV 生成.

3.2 参照波の数(間隔)

次に E-USV 生成の際に用いる参照波の数(間隔)による DOA 推定精度比較を検討する.解析モデルは先ほどと同様に図3を用いる.E-USV 生成のパラメータはそれぞれ,表2と表3に示す.

まず,参照波の間隔が大きい場合(サンプル1)の結果 を図7に示す.到来波の角度が大きいときにはDOA推 定精度が劣化していることが確認できる.また,到来波 の入射角度が大きいときは,振動が起こっていまいピー ク位置が分かりにくくなっている.次に参照波の間隔を 小さくしたときの結果を図8に示す.参照波の間隔を細 かく取ることで,2波の分離が可能となり,到来波の入射 角度が大きい場合での推定精度は向上しているが,依然 振動は大きなままである.

表 2: E-USV 生成パラメータ (サンプル1)

	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
Total number of refer-	$L_E = 49$
ence waves	
	$\theta_i = 30,, 150$
Elevation angle	$\Delta \theta_i = 20 \text{ deg.}$
	$\phi_j = 0,, 60, 300,, 340$
Azimuth angle	$\Delta \phi_j = 20$ deg.
SNR	20 dB
Number of snapshots	$K_L = 50$
in calibration	

表 3: E-USV 生成パラメータ (サンプル 2)

Total number of refer-	$L_{E} = 169$	
ence waves		
	$\theta_i = 30,, 150$	
Elevation angle	$\Delta \theta_i = 10$ deg.	
	$\phi_j = 0,, 60, 300,, 350$	
Azimuth angle	$\Delta \phi_j = 10$ deg.	
SNR	20 dB	
Number of snapshots	$K_L = 50$	
in calibration		



図 7: MUSIC スペクトラム (E-USV(サンプル 1)).



図 8: MUSIC スペクトラム (E-USV(サンプル 2)).

3.3 キャリブレーション回数の比較

次に E-USV 生成の際に行うキャリブレーション回数 の違いによる DOA 推定精度比較を検討する. E-USV 生 成のパラメータはそれぞれ,表4と表5に示す.今回は, キャリブレーションの回数:*K_L*を50と1000での比較を 行った.

参照波の間隔が大きい場合での比較(サンプル3)の結 果を図9に示す.キャリブレーションの回数を多くとっ ても大きな角度からの到来波では振動が収まらず推定が 困難となっている.また,参照波の数を増やした場合と 比較しても推定精度はあまり向上してないことが確認で きる.一方,参照波の間隔を細かく取り行ったキャリブ レーション回数の比較(サンプル4)の結果を図10に示 す.キャリプレーションの回数を増やすことで大きな角 度からの到来波について振動が小さくなり,DOA 推定精 度が向上していた.

このことから, 散乱体を含むモデルについて E-USV を 用いて DOA 推定をするには,参照波の数を多く取り(間 隔を細かく取り)かつキャリブレーションを多くとると いうことが重要だとわかる.

衣 4: E-USV 主成ハフメータ (リノノル 3)		
Total number of refer-	$L_E = 49$	
ence waves		
	$\theta_i = 30,, 150$	
Elevation angle	$\Delta \theta_i = 20$ deg.	
	$\phi_j = 0,, 60, 300,, 340$	
Azimuth angle	$\Delta \phi_j = 20$ deg.	
SNR	20 dB	
Number of snapshots	$K_L = 50,1000$	
in calibration		

長 4: E-USV 生成パラメータ (サンプル 3)

表 5: E-USV 生成パラメータ (サンプ)	1 4)

Total number of refer-	$L_{E} = 169$
ence waves	
	$\theta_i = 30,, 150$
Elevation angle	$\Delta \theta_i = 10 \text{ deg.}$
	$\phi_j = 0,, 60, 300,, 350$
Azimuth angle	$\Delta \phi_j = 10$ deg.
SNR	20 dB
Number of snapshots	$K_L = 50,1000$
in calibration	



図 9: MUSIC スペクトラム (E-USV(サンプル 3)).



図 10: MUSIC スペクトラム (E-USV(サンプル 4)).

4. むすび

本報告では, MUSIC 法に従来用いられていたステアリ ングベクトル (CSV,USV) では,未知の散乱体を含むよ うなモデルでの到来方向推定が困難となることを示した. そこで,未知の散乱体を含むモデルに対応したステアリ ングベクトルとして E-USV を提案し,その導出方法を述べた.また,解析により散乱体を含んだモデルについて E-USV で DOA 推定をするために必要な条件を求め,その DOA 推定精度を明らかにした.

参考文献

- R.O. Schmidt, "Multiple Emitter Location and Signal Parameter Estimation," IEEE Trans. Antennas and Propag., vol.AP-34, no.3, pp.276-280, March 1986.
- [2] R.O. Schmidt and R.E. Franks, "Multiple Source df Signal Processing: An experimental system," IEEE Trans. Antennas and Propag., vol.AP-34, no.3, pp.281-290, March 1986.
- [3] I.J. Gupta and A.A.KSIENSKI, "Effect of Mutual Coupling on the Performance of Adaptive Arrays," IEEE Trans. Antennas and Propag., vol.AP-31, no.5, Spt 1983.
- [4] Q. Yuan, Q. Chen, and K. Sawaya, "Accurate DOA Estimation Using Array ANtenna With Arbitrary Geometry," IEEE Trans. Antennas and Propag., vol.53, no.4, pp.1352-1357, April 2005.
- [5] Q. Yuan, Q. Chen, and K. Sawaya, "Experimental Study on MUSIC-Based DOA Estimation by Using Universal Steering Vector," IEICE Trans. Commun., vol.E91-B, no.5, pp.1575-1580, MAY 2008.
- [6] 菊間信良,アダプティブアンテナ技術,オーム社, 2003.